



Bureau de la sécurité  
des transports  
du Canada

Transportation  
Safety Board  
of Canada

# RAPPORT D'ENQUÊTE AÉRONAUTIQUE

## A15Q0075



### Sortie en bout de piste

WestJet

Boeing 737-6CT, C-GWCT

Aéroport international Pierre-Elliott-Trudeau de  
Montréal (Québec)

5 juin 2015

Canada 

Bureau de la sécurité des transports du Canada  
Place du Centre  
200, promenade du Portage, 4<sup>e</sup> étage  
Gatineau QC K1A 1K8  
819-994-3741  
1-800-387-3557  
[www.bst.gc.ca](http://www.bst.gc.ca)  
[communications@bst-tsb.gc.ca](mailto:communications@bst-tsb.gc.ca)

© Sa Majesté la Reine du chef du Canada, représentée par  
le Bureau de la sécurité des transports du Canada, 2017

Rapport d'enquête mode A15Q0075

No de cat. TU3-5/15-0075F-PDF  
ISBN 978-0-660-08455-8

Le présent rapport se trouve sur le site Web  
du Bureau de la sécurité des transports du Canada  
à l'adresse [www.bst.gc.ca](http://www.bst.gc.ca)

*This report is also available in English.*

Le Bureau de la sécurité des transports du Canada (BST) a enquêté sur cet événement dans le but d'améliorer la sécurité des transports. Le Bureau n'est pas habilité à attribuer ni à déterminer les responsabilités civiles ou pénales.

## Rapport d'enquête aéronautique A15Q0075

### **Sortie en bout de piste**

WestJet

Boeing 737-6CT, C-GWCT

Aéroport international Pierre-Elliott-Trudeau de  
Montréal (Québec)

5 juin 2015

### *Résumé*

Le 5 juin 2015, un Boeing 737-6CT de WestJet (immatriculé C-GWCT, numéro de série 35112) effectuait le vol régulier 588 en provenance de l'aéroport international Lester B. Pearson de Toronto (Ontario) à destination de l'Aéroport international Pierre-Elliott-Trudeau de Montréal (Québec). À 14 h 57, heure avancée de l'Est, l'aéronef s'est posé sous de fortes averses de pluie à environ 2550 pieds au-delà du seuil de la piste 24L et ne s'est pas arrêté avant d'atteindre l'extrémité de la piste. L'aéronef a quitté la surface revêtue à une vitesse sol d'environ 39 nœuds et s'est immobilisé dans l'herbe, à environ 200 pieds au-delà de la piste. Aucun des 107 passagers et des 5 membres d'équipage n'a été blessé, et l'aéronef n'a subi aucun dommage. La radiobalise de repérage d'urgence de 406 mégahertz ne s'est pas déclenchée. L'incident s'est produit de jour, à 14 h 58.

*This report is also available in English.*



## Table des matières

1.0 Renseignements de base .....	1
1.1 Déroulement du vol.....	1
1.2 Victimes .....	3
1.3 Dommages à l'aéronef.....	3
1.4 Autres dommages.....	3
1.5 Renseignements sur le personnel.....	3
1.6 Renseignements sur l'aéronef.....	4
1.6.1 Généralités.....	4
1.6.2 Dispositifs de décélération.....	5
1.6.3 Protection antidérapage.....	8
1.6.4 Pneus des roues du train d'atterrissage principal.....	8
1.6.5 Performance à l'atterrissage.....	9
1.6.6 Définitions des états de piste.....	13
1.6.7 Atterrissage sur piste mouillée, glissante ou contaminée.....	13
1.6.8 Calculs de performance de Boeing Commercial Aircraft .....	14
1.7 Renseignements météorologiques .....	16
1.8 Aides à la navigation.....	18
1.9 Communications .....	19
1.9.1 Généralités.....	19
1.9.2 Atterrissages précédents .....	19
1.10 Renseignements sur l'aérodrome.....	20
1.10.1 Généralités.....	20
1.10.2 Description physique de la piste 24L.....	20
1.10.3 Marques et balisages de la piste 24L.....	21
1.10.4 Frottement sur piste.....	21
1.10.5 Rainurage des pistes.....	23
1.10.6 Aire de sécurité d'extrémité de piste.....	23
1.11 Enregistreurs de bord .....	26
1.12 Renseignements sur l'épave et sur l'impact.....	26
1.13 Renseignements médicaux et pathologiques.....	26
1.14 Incendie.....	26
1.15 Questions relatives à la survie des occupants.....	27
1.15.1 Évacuation de l'aéronef.....	27
1.15.2 Sauvetage et lutte contre les incendies d'aéronefs.....	27
1.16 Essais et recherches.....	27
1.16.1 Performance de freinage du turbo-réacteur sur piste mouillée.....	27
1.16.2 Sorties en bout de piste.....	28
1.16.3 Études des facteurs contribuant aux sorties en bout de piste.....	29
1.16.4 Rapports de laboratoire du BST.....	31
1.17 Renseignements sur l'organisme et sur la gestion.....	31
1.17.1 Programme de surveillance des données de vol de WestJet.....	31

1.18 Renseignements supplémentaires.....	32
1.18.1 Approche et atterrissage.....	32
1.18.2 Approche stabilisée.....	33
1.18.3 Opérations sur piste mouillée.....	34
1.18.4 Compte rendu d'évaluation et d'état de la surface de la piste.....	35
1.18.5 Aquaplanage.....	36
1.18.6 Gestion des menaces et des erreurs.....	37
1.18.7 Conscience situationnelle, modèles mentaux et prise de décisions.....	38
1.18.8 Liste de surveillance du BST.....	39
1.19 Techniques d'enquête utiles ou efficaces.....	40
<b>2.0 Analyse.....</b>	<b>41</b>
2.1 Introduction.....	41
2.2 Menaces opérationnelles.....	41
2.2.1 Généralités.....	41
2.2.2 États de piste attendus.....	41
2.2.3 État réel de la piste.....	42
2.2.4 Approche et atterrissage dans de fortes pluies.....	44
2.2.5 Approche, arrondi et point d'atterrissage.....	45
2.3 Gestion des dispositifs de décélération.....	46
2.4 Conclusion.....	47
<b>3.0 Faits établis.....</b>	<b>49</b>
3.1 Faits établis quant aux causes et aux facteurs contributifs.....	49
3.2 Faits établis quant aux risques.....	49
3.3 Autres faits établis.....	50
<b>4.0 Mesures de sécurité.....</b>	<b>51</b>
4.1 Mesures de sécurité prises.....	51
4.1.1 WestJet.....	51
<b>Annexes.....</b>	<b>52</b>
Annexe A – Déroulement des événements du vol WestJet 588.....	52
Annexe B – Tableaux de distances d'atterrissage de WestJet.....	53
Annexe C – Tableau de calcul des distances d'atterrissage de WestJet.....	54
Annexe D – Tableau d'équivalence du rapport de freinage et de l'état de piste de WestJet.....	55
Annexe E – Distances d'atterrissage recommandées selon le coefficient canadien de frottement sur piste (sans inversion de poussée).....	56
Annexe F – Abréviations et acronymes.....	57

## 1.0 Renseignements de base

### 1.1 Déroulement du vol

Le vol 588 de WestJet (WJA588) a décollé de l'aéroport international Lester B. Pearson de Toronto (CYYZ) (Ontario), pour effectuer un vol régulier à destination de l'aéroport international Pierre-Elliott-Trudeau de Montréal (CYUL) (Québec). Le commandant de bord était le pilote aux commandes (PF), et le premier officier était le pilote qui n'était pas aux commandes (PNF). En route, le PNF a téléchargé la procédure d'arrivée normalisée applicable et l'approche de la piste 24L dans le système de gestion de vol avant de terminer l'exposé d'approche. La distance d'atterrissage calculée obtenue du système embarqué de communications, d'adressage et de compte rendu (ACARS) était de 7784 pieds avec les volets braqués à 30 ° et le circuit de freinage automatique réglé à 1. Puisque la porte d'embarquement où l'aéronef devait se stationner était proche de l'extrémité de la piste d'une longueur de 9600 pieds, le PF avait prévu de quitter la piste 24L à son extrémité; en conséquence, l'équipage a préparé l'atterrissage avec les volets braqués à 30 et le circuit de freinage automatique réglé à 1.

Pendant la descente, l'équipage a obtenu l'information du service automatique d'information de région terminale (ATIS) Lima, émise à 14 h 18<sup>1</sup>, qui était la suivante : conditions météorologiques à 14 h 12; vents du 240 ° magnétique (M) à 8 nœuds; visibilité de 15 milles terrestres (sm) dans de légères averses de pluie; cumulus fragmentés bourgeonnants à 4500 pieds au-dessus du sol (AGL), une autre couche de nuages fragmentés à 7500 pieds AGL, et couvert nuageux à 24 000 pieds AGL; température de 23 °C; point de rosée de 16 °C; calage altimétrique de 29,91 pouces de mercure; approche selon les règles de vol aux instruments; système d'atterrissage aux instruments (ILS) pistes 24L et 24R; règles de vol à vue piste 24L. À partir de ces renseignements, le PF a choisi d'effectuer une approche à vue vers la piste 24L et de se servir de l'approche ILS comme solution de rechange.

Pendant qu'il effectuait l'approche par guidage radar, l'équipage a observé sur le radar météorologique de l'aéronef qu'il y avait des averses de pluie de modérées à fortes au nord-nord-ouest du terrain. Une fois établi au cap 330 °M, en base gauche pour la piste 24L, l'équipage a observé sur le radar météorologique de fortes précipitations de pluie sur la trajectoire d'approche, mais aucune turbulence ou grêle. À 14 h 53, à environ 8,8 milles marins (nm) de la piste, l'aéronef a été configuré pour l'atterrissage : volets braqués à 30 °, train d'atterrissage sorti et aérofreins armés.

À 14 h 55, WJA588 a appelé le contrôleur de la tour, l'informant que l'aéronef était établi en approche ILS de la piste 24L. Peu après, WJA588 a reçu l'autorisation d'atterrir et a été informé de s'attendre à quitter la piste à son extrémité. On a signalé à l'équipage des vents soufflant du 350 °M à 17 nœuds avec rafales pouvant atteindre 22 nœuds, au moment où l'aéronef traversait de fortes averses de pluie. Les essuie-glaces ont été mis en marche.

---

<sup>1</sup> Les heures sont exprimées en heure avancée de l'Est (temps universel coordonné moins 4 heures).

Les renseignements suivants ont été extraits de l'enregistreur de données de vol (FDR). L'équipage a asservi le pilote automatique à l'approche ILS et a embrayé la commande automatique de poussée (A/T) en mode SPEED. La vitesse initiale sélectionnée sur le tableau de commande de mode (MCP) était de 130 nœuds. Toutefois, elle a été portée à une valeur finale de 140 nœuds<sup>2</sup> alors que l'aéronef franchissait 740 pieds AGL en descente. La vitesse de référence d'atterrissage enregistrée ( $V_{REF}$ ) était de 125 nœuds; c'est donc dire que la vitesse finale sélectionnée était  $V_{REF} + 15$ .

Le pilote automatique a été débrayé pendant que l'aéronef descendait à environ 280 pieds AGL. L'aéronef a commencé à dévier au-dessus de l'alignement de descente et a franchi le seuil de la piste à 52 pieds AGL à une vitesse de 145 nœuds<sup>3</sup> ( $V_{REF} + 20$ ) à 14 h 57 min 48 s (annexe A). L'aéronef a atterri sur le train d'atterrissage principal droit 10 secondes plus tard, à environ 2550 pieds au-delà du seuil de la piste, à une vitesse de 133 nœuds. Les aérofreins se sont déployés automatiquement. L'aéronef a rebondi brièvement après le dernier poser des roues, et à 14 h 58 min 1 s, le freinage automatique s'est activé et les 2 manettes d'inversion de poussée ont été mises au cran de ralenti.

À 14 h 58 min 8 s, roulant à 103 nœuds et n'ayant plus que 4940 pieds de piste, le PF a rentré manuellement les aérofreins, ce qui a désarmé le freinage automatique. À 14 h 58 min 17 s, soit 9 secondes plus tard, le PF a utilisé le freinage aux pieds; la vitesse était de 92 nœuds et il restait 3320 pieds de piste. La pression maximale de freinage a été obtenue alors que l'aéronef roulait à 85 nœuds et qu'il ne restait plus que 2270 pieds de piste. À 83 nœuds, le PF a commandé l'inversion de poussée maximale. À ce moment-là, le PF avait orienté l'aéronef vers la droite de l'axe de la piste afin d'éviter les feux d'extrémité de piste et le balisage lumineux d'approche pour la piste opposée. L'inversion de poussée maximale (83 % N1<sup>4</sup>) a été obtenue 10 secondes plus tard<sup>5</sup>. À ce moment-là, la vitesse de l'aéronef était de 55 nœuds, et il restait 550 pieds de piste. À 14 h 58 min 43 s, à une vitesse sol d'environ 39 nœuds, l'aéronef a quitté la surface revêtue de la piste et a parcouru environ 200 pieds dans l'herbe avant de s'immobiliser à 200 pieds à la droite de l'axe de la piste, à 14 h 58 min 48 s (figure 1).

Figure 1. C-GWCT après son immobilisation



<sup>2</sup> Les vitesses sont exprimées en vitesse corrigée, à moins d'indication contraire.

<sup>3</sup> La vitesse sol était de 151 nœuds. Les vents enregistrés soufflaient approximativement du 339° vrai (V) à 14 nœuds, correspondant à un vent arrière de 6 nœuds avec une composante de vent traversier de 13 nœuds.

<sup>4</sup> Tours par minute du compresseur basse pression.

<sup>5</sup> Dix secondes constitue le délai d'accélération normal (temps qu'il faut habituellement pour obtenir l'inversion de poussée maximale).



Personne n'a été blessé (tableau 1), et tous les passagers et l'équipage ont débarqué par un escalier mobile placé à la porte avant droite.

## 1.2 Victimes

Tableau 1. Victimes

	Équipage	Passagers	Autres	Total
Tués	0	0	-	0
Blessés graves	0	0	-	0
Blessés légers/indemnes	5	107	-	112
Total	5	107	-	112

## 1.3 Dommages à l'aéronef

L'appareil n'a subi aucun dommage.

## 1.4 Autres dommages

À la suite de la sortie en bout de piste, les pneus du train d'atterrissage se sont enfoncés dans la surface meuble et gazonnée de l'aire de sécurité d'extrémité de piste (RESA), laissant des sillons d'une profondeur allant jusqu'à 12 pouces.

## 1.5 Renseignements sur le personnel

Tableau 2. Renseignements sur le personnel

	Commandant de bord	Premier officier
Licence de pilote	Licence de pilote de ligne (ATPL)	Licence de pilote de ligne (ATPL)
Date d'expiration du certificat médical	1 <sup>er</sup> juillet 2016	1 <sup>er</sup> janvier 2016
Heures totales de vol	9000	13 898
Heures de vol sur ce type	7500	3360
Heures de vol au cours des 7 derniers jours	20,2	16,2
Heures de vol au cours des 30 derniers jours	83,3	66,4
Heures de vol au cours des 90 derniers jours	139,7	177,1
Heures de vol sur type au cours des 90 derniers jours	139,7	177,1
Heures de service avant l'événement	2,0	2,0
Heures de congé avant la période de travail	62,0	22,5

Le commandant de bord possédait les licences et les qualifications nécessaires pour effectuer le vol, conformément à la réglementation en vigueur. Le commandant de bord avait effectué un contrôle de compétence pilote (PPC) initial sur Boeing 737 le 23 février 2007 en tant que premier officier,

puis avait été promu commandant de bord de Boeing 737 le 7 mars 2014. Le PPC était valide jusqu'au 1<sup>er</sup> octobre 2015. La dernière vérification de compétence en vol du commandant de bord avait été effectuée le 8 avril 2015 et était valide jusqu'au 1<sup>er</sup> mai 2016.

Le premier officier possédait les licences et les qualifications nécessaires pour effectuer le vol, conformément à la réglementation en vigueur. Le premier officier avait effectué un PPC initial sur Boeing 737 en tant que premier officier le 25 octobre 2010. Le PPC était valide jusqu'au 1<sup>er</sup> mai 2016. La dernière vérification de compétence en vol du premier officier avait été effectuée le 8 mai 2015 et était valide jusqu'au 1<sup>er</sup> août 2016.

L'équipage avait cumulé environ 2 heures de service continu au moment de l'événement. Une analyse des données relatives au cycle veille-sommeil fournies par l'équipage a été réalisée afin de déterminer si les 6 facteurs de risque<sup>6</sup> susceptibles d'augmenter la probabilité des effets de la fatigue sur le rendement étaient présents au moment de l'événement. L'analyse a démontré que ni l'un ni l'autre des membres de l'équipage n'était fatigué au moment de l'événement.

## 1.6 Renseignements sur l'aéronef

Tableau 3. Renseignements sur l'aéronef

Constructeur	Boeing
Type, modèle et immatriculation*	Boeing 737-6CT, C-GWCT
Année de construction	2006
Numéro de série	35112
Date d'émission du certificat de navigabilité	11 août 2006
Nombre total d'heures de vol cellule	26 573,25 heures
Type de moteur (nombre de moteurs)	CFM International CFM56-7B22 CFM International CFM56-7B22/3 (1)
Masse maximale autorisée au décollage	145 502,45 livres
Types de carburant recommandés	Kérosène Jet A, Jet A-1, JP-5, JP-8
Type de carburant utilisé	Jet A

\* La spécification de type est la principale référence concernant le type et le modèle; le document 8643/22 de l'Organisation de l'aviation civile internationale (OACI) est la référence secondaire.

### 1.6.1 Généralités

Les dossiers indiquent que l'aéronef était homologué et entretenu conformément à la réglementation en vigueur et aux procédures approuvées, et qu'aucune déficience n'avait été signalée avant le vol menant à l'événement. À la suite de l'événement, tous les dispositifs de

<sup>6</sup> Les 6 facteurs de risque sont : perturbation aiguë du sommeil; perturbation chronique du sommeil; état de veille continu; effets du rythme circadien; troubles du sommeil; et autres états de santé ou physiologiques, maladies, médicaments.

décélération et d'arrêt<sup>7</sup> ont été vérifiés et aucune anomalie n'a été constatée. Tous les systèmes ont passé leurs essais de fonctionnement respectifs et se sont révélés en bon état de service aux termes du manuel de maintenance de l'avionneur.

## 1.6.2 Dispositifs de décélération

### 1.6.2.1 Aérofreins

Habituellement, lorsque les aérofreins sont armés, ils se déploient automatiquement au moment du poser des roues du train principal; leur déploiement cause 2 effets aérodynamiques distincts : une augmentation de la traînée aérodynamique, ce qui contribue à la décélération de l'aéronef; la destruction de la portance, ce qui augmente la charge sur les roues, provoquant un freinage plus efficace.

Selon la procédure de course à l'atterrissage du manuel d'exploitation (ME) du Boeing 737NG de WestJet<sup>8</sup>, on peut désarmer le freinage automatique selon 2 méthodes : appuyer en douceur sur la pédale de frein jusqu'à ce que le circuit de freinage automatique<sup>9</sup> se désarme; ou rentrer le levier aérofreins. Le ME mentionne [traduction] « Il est permis de rentrer les leviers aérofreins lorsque l'aéronef a décéléré sous 80 [nœuds] et que la distance d'arrêt est assurée dans la distance de piste restante<sup>10</sup>. » Pour déterminer la procédure à privilégier, la procédure de course à l'atterrissage stipule que l'utilisation des freins aux pieds est la procédure à suivre lors d'une [traduction] « désactivation du freinage automatique maximal »<sup>11</sup>, tandis que la rentrée des aérofreins « ne doit être privilégiée que si une diminution de freinage est souhaitable »<sup>12</sup>.

Lors de l'événement à l'étude, les aérofreins se sont automatiquement déployés après le poser des roues, mais ils ont été rentrés au cours de la décélération à 103 nœuds, désarmant ainsi le circuit de freinage automatique alors qu'il restait 4940 pieds de piste.

---

<sup>7</sup> Les dispositifs de décélération et d'arrêt comprennent les freins, le système d'antidérapage, le freinage automatique, les aérofreins et les inverseurs de poussée.

<sup>8</sup> WestJet, *Flight Operations Manual – Boeing 737NG*, volume 1, révision 026 (13 février 2015), article 4, p. 100.

<sup>9</sup> *Ibid.*

<sup>10</sup> *Ibid.*

<sup>11</sup> *Ibid.*

<sup>12</sup> *Ibid.*

### 1.6.2.2 *Inverseurs de poussée*

Les inverseurs de poussée produisent une force de décélération qui ne dépend pas de l'état de piste; par ailleurs, ils sont plus efficaces à haute vitesse anémométrique. Selon le ME, l'utilisation des inverseurs de poussée lors de la course à l'atterrissage se fait comme suit :

[traduction]

Sans tarder, relever les manettes d'inversion de poussée jusqu'au verrouillage, maintenir une légère pression jusqu'au dégagement du système de verrouillage, puis appliquer l'inversion de poussée, comme ci-dessous :

- lorsqu'il est nécessaire de réduire la distance d'arrêt ou pour des manœuvres sur pistes contaminées, utiliser l'inversion de poussée maximale;
- lorsque les conditions le permettent, limiter l'inversion de poussée au cran 2;
- pour respecter les exigences d'atténuation du bruit, le ralenti inversion peut être utilisé<sup>13</sup>.

Lors de l'événement à l'étude, les inverseurs de poussée ont été déployés au ralenti inversion près de 3 secondes après le premier poser des roues et maintenus dans cette position pendant environ 25 secondes. L'inversion maximale a été commandée à 83 nœuds. Toutefois, en raison du délai d'accélération des réacteurs, l'inversion de poussée maximale n'a été obtenue que 10 secondes plus tard, à 55 nœuds, alors qu'il ne restait plus que 550 pieds de piste.

### 1.6.2.3 *Circuit de freinage automatique*

Le circuit de freinage automatique utilise le fluide sous pression du circuit hydraulique B pour fournir une décélération maximale dans le cas d'un décollage interrompu et un freinage automatique à des coefficients de décélération présélectionnés immédiatement après le poser des roues. Le circuit fonctionne uniquement lorsque le circuit de freinage normal fonctionne et que la protection assurée par le système d'antidérapage est présente pendant le freinage automatique.

Il est possible de sélectionner 4 niveaux de décélération pour l'atterrissage<sup>14</sup>. Après l'atterrissage, le freinage automatique est appliqué lorsque les 2 manettes de poussée normale sont placées au cran IDLE (ralenti) et les roues principales tournent.

Pour maintenir le coefficient de décélération d'atterrissage choisi, la pression de freinage automatique est réduite, car d'autres commandes, telles que les inverseurs de poussée et les déporteurs, contribuent à la décélération totale. Le niveau de décélération peut être modifié (sans que le circuit soit désarmé) en tournant le sélecteur. Le circuit de freinage automatique provoque l'arrêt complet de l'aéronef à moins que le pilote ne le désarme.

---

<sup>13</sup> *Ibid.*, p. 99.

<sup>14</sup> Les 4 réglages de freinage automatique sont 1, 2, 3 et MAX.

Un pilote peut débrayer le circuit de freinage automatique en tournant le sélecteur à OFF (hors circuit) ou par l'une des actions suivantes :

- en déplaçant le levier aérofrein au cran inférieur;
- en poussant vers l'avant la ou les manettes de poussée normale, sauf durant les 3 premières secondes après le poser des roues à l'atterrissage;
- en appliquant les freins aux pieds.

Lors de l'événement à l'étude, le circuit de freinage automatique a été désarmé lorsque le PF a rentré manuellement le levier aérofrein à 103 nœuds. Le freinage aux pieds a été initialement appliqué à 92 nœuds, alors qu'il restait 3320 pieds de piste. La pression de freinage maximale a été commandée alors qu'il ne restait plus que 2270 pieds de piste.

Selon le ME :

[traduction]

Le réglage du circuit de FREINAGE AUTOMATIQUE devrait tenir compte de la distance d'arrêt désirée et de la distance de piste disponible. Au moment de l'atterrissage, annuler le freinage automatique et appliquer le freinage aux pieds requis si la décélération n'est pas suffisante pour arrêter l'aéronef à la distance désirée<sup>15</sup>.

Pour déterminer le réglage de freinage automatique le mieux adapté à la longueur de piste disponible, l'équipage peut [traduction] « se servir des données sur la distance d'atterrissage du système embarqué de communications, d'adressage et de compte rendu (ACARS), du rapport de décollage et d'atterrissage (RDA) ou des tableaux de distances d'atterrissage dans le manuel de référence rapide (QRH)<sup>16</sup> ».

Lors de l'événement à l'étude, le freinage automatique a été réglé à 1 compte tenu de la distance d'atterrissage calculée de 7784 pieds obtenue de l'ACARS. On abordera le calculateur de distance d'atterrissage de l'ACARS plus loin dans le présent rapport.

Chaque bloc-frein dispose d'un indicateur d'usure qui fait saillie de la pièce guide encastrée dans son boîtier. L'indicateur d'usure se rétracte dans la pièce guide à mesure que le frein s'use. L'usure maximale est atteinte lorsque l'extrémité de l'indicateur d'usure affleure la pièce guide alors que la pression hydraulique de freinage normal est appliquée. L'état d'usure des freins a été vérifié et il a

<sup>15</sup> WestJet, *Flight Operations Manual – Boeing 737NG*, volume 1, révision 026 (13 février 2015), article 4, p. 81.

<sup>16</sup> *Ibid.*

été déterminé que tous les blocs-freins ne dépassaient pas leurs tolérances d'usure en service (tableau 4).

Tableau 4. Mesures de la saillie des indicateurs d'usure des freins pour l'aéronef en cause lors de l'événement à l'étude

Position de freinage	1	2	3	4
Saillie de l'indicateur en pouces (minimum: 0,00)	0,300	1,095	0,537	0,770

### 1.6.3 Protection antidérapage

Les circuits de freinage normal et auxiliaire fournissent une protection antidérapage. Le circuit hydraulique de freinage normal fournit à chaque roue de train principal une protection antidérapage individuelle. Lorsque le circuit détecte un dérapage, le robinet d'antidérapage associé réduit la pression de freinage jusqu'à ce que le dérapage cesse. Le circuit hydraulique de freinage auxiliaire fonctionne de manière semblable au circuit normal; cependant, la protection antidérapage est appliquée aux paires de roues du train principal et non pas à chacune des roues individuellement. Les circuits de freinage normal et auxiliaire fournissent tous deux une protection contre le dérapage, le blocage des roues et l'aquaplanage. La protection antidérapage est fonctionnelle même en cas de perte des 2 circuits hydrauliques.

Le coefficient de frottement du circuit de freinage et du système d'antidérapage est faible lorsque la pression de freinage commandée est supérieure ou égale à la pression de freinage régie par le robinet d'antidérapage. Le système d'antidérapage s'adapte à l'état de piste en détectant une condition de dérapage imminente, auquel cas il ajuste la pression de freinage exercée sur chaque roue pour obtenir un freinage maximal. Lors de l'événement à l'étude, puisque la pression maximale de freinage aux pieds était appliquée, l'accélération longitudinale enregistrée dans le FDR est restée constante, ce qui correspond à une réduction de la pression de freinage par le système d'antidérapage pour éviter les glissements et le blocage des roues.

### 1.6.4 Pneus des roues du train d'atterrissage principal

L'examen des pneus n'a révélé aucun dommage. La pression des pneus mesurée peu de temps après l'événement (tableau 5) se trouvait dans la plage admissible indiquée dans le manuel de maintenance, soit à 205 ( $\pm 5$ ) lb/po<sup>2</sup> de pression manométrique (psig)<sup>17</sup>. La pression d'un pneu du train principal excédait de 1 psig la plage de pression indiquée, mais cela a été jugé négligeable et n'a pas été retenu comme facteur contributif dans l'événement à l'étude.

L'usure des pneus a également été évaluée (tableau 5). On a jugé qu'elle était acceptable, car tous les pneus présentaient des profondeurs de sculptures supérieures à la valeur minimale définie dans le manuel de maintenance. Tous les pneus du train principal présentaient de légères égratignures en circonférence, mais aucune marque de dévulcanisation du caoutchouc; aucun méplat n'a pu être

<sup>17</sup> Psig: pression manométrique en livres par pouce carré.

discerné en dehors de 5 zones localisées de marques de chevrons qui résultaient vraisemblablement de l'événement. Les profondeurs de sculptures ont été mesurées sur toute la circonférence des pneus, donnant ainsi une plage de profondeurs; la profondeur minimale étant de 0,031 pouce.

Tableau 5. Pression des pneus et profondeurs de sculptures mesurées peu après l'événement

Position du pneu	N° 1 train principal	N° 2 train principal	Train avant gauche	Train avant droit	N° 3 train principal	N° 4 train principal
Pression des pneus (psig)	210	208	210	210	210	211
Plage de profondeurs de sculptures des pneus (pouces)	0,190-0,210	0,305-0,330	0,195-0,210	0,175-0,180	0,075-0,140	0,140-0,170

### 1.6.5 Performance à l'atterrissage

Avant le départ, l'équipage a reçu des documents d'autorisation de vol du service de régulation des vols de la compagnie. Ces documents comprenaient tous les renseignements pertinents au vol, notamment les conditions météorologiques en cours et prévues, les vents en altitude, des avis aux aviateurs (NOTAM) et des données d'analyse de l'état des aéroports et des pistes. Une remarque dans les documents indiquait « PISTE MOUILLÉE » à CYUL.

Les documents d'autorisation de vol contiennent également des données de performance, notamment la masse de l'aéronef au décollage ou à l'atterrissage, et toute autre restriction applicable. Le jour de l'événement, la masse prévue à l'atterrissage à CYUL était de 115 400 livres. Or, l'aéronef a décollé avec une charge utile moindre, et la masse réelle à l'atterrissage était d'environ 113 500 livres.

#### 1.6.5.1 Calcul de la distance d'atterrissage

Selon le ME :

[traduction]

Les pilotes doivent déterminer la distance d'atterrissage nécessaire à l'aide des procédures établies décrites dans le manuel de référence rapide (QRH), à la section Performances en vol – Généralités, de pair avec : le calculateur de distance d'atterrissage de l'ACARS, les données d'atterrissage du rapport de décollage et d'atterrissage (RDA) ou les tableaux de performance du QRH – Performances en vol<sup>18</sup>.

L'atterrissage doit être effectué avec les volets braqués à 30 ° ou à 40 °. Le braquage des volets à 40 ° réduit la distance d'atterrissage pondérée d'environ 2,8 %. Le ME indique [traduction], « l'état

<sup>18</sup> WestJet, *Flight Operations Manual – Boeing 737NG*, volume 1, révision 026 (13 février 2015), article 4, p. 73.

et la longueur de la piste doivent être pris en compte lors du choix de la position de braquage des volets pour l'atterrissage<sup>19</sup>. »

#### 1.6.5.1.1 Rapport de décollage et d'atterrissage

Le RDA comprenait les documents d'autorisation de vol qui indiquaient à l'équipage « les distances d'atterrissage pondérées en vol<sup>20</sup> » fondées sur la masse de l'aéronef, des configurations de braquage des volets de 30 ° et 40 °, l'état de surface de la piste<sup>21</sup> et le réglage du freinage automatique, et il comprenait en plus un crédit à l'inversion de poussée normale.

Selon le RDA, la distance d'atterrissage pondérée était de 7750 pieds pour la masse de 115 400 livres à l'atterrissage prévue par le service de régulation des vols, avec le circuit de freinage automatique réglé à 1 et les volets braqués à 30 ° (figure 2). La masse à l'atterrissage la plus faible indiquée dans le RDA était de 114 000 livres, soit 500 livres de plus que la masse réelle à l'atterrissage. Pour cette valeur, le RDA indiquait une distance d'atterrissage pondérée de 7671 pieds. Ces distances d'atterrissage étaient valables pour des pistes sèches ou humides pour lesquelles le rapport de freinage (RF) était bon. Le freinage automatique doit être réglé à 2, 3 ou MAX pour un RF passable, et à 3 ou MAX pour un RF faible.

Figure 2. Rapport de décollage et d'atterrissage compris dans les documents d'autorisation de vol (Source : WestJet, avec annotations du BST)

Masse à l'atterrissage en livres x 100

INFLIGHT FACTORED LANDING DIST - AUTOBRAKE 1			
FLAP 30			
LOW	DRY	GOOD	
1200	8011	6011	
1180	7898	7898	
1160	7784	7784	
/ 1154	7750	7750	← Distance d'atterrissage en pieds
1140	7671	7671	
TW/KT	130	130	← Correction en pieds pour chaque nœud de vents arrière
DN/1PCT	0	189	
REF20	1242	1242	← Correction en pieds pour 20 nœuds au-dessus de la V <sub>REF</sub>
ALT4000	1046	1046	
T 35C	269	269	
FLAP 40			
LOW	DRY	GOOD	
1200	7794	7794	
1180	7685	7685	
1160	7577	7577	
/ 1154	7545	7545	
1140	7469	7469	
TW/KT	128	128	
DN/1PCT	0	179	
REF20	1205	1205	
ALT4000	1000	1000	
T 35C	259	259	

END TAKEOFF AND LANDING REPORT WJA 588 YYZ-YUL 05JUN15

Le RDA indiquait également qu'il fallait ajouter une distance de 130 pieds par nœud de vent arrière, et une distance de 1242 pieds pour une vitesse d'approche de 20 nœuds supérieure à la V<sub>REF</sub>. Étant donné que l'aéronef avait franchi le seuil à V<sub>REF</sub> + 20 avec une composante vent arrière de 6 nœuds, la distance d'atterrissage (sans la marge de sécurité de 15 %) à une masse à l'atterrissage de 114 000 livres aurait été d'environ 8692 pieds<sup>22</sup>. Toutefois, ce calcul suppose un poser des roues à 1500 pieds du seuil de la piste. Or, lors de l'événement à l'étude, l'aéronef a effectué un poser des roues à 1050 pieds au-delà du point de référence de 1500 pieds. En conséquence, la distance d'atterrissage aurait été d'environ 9742 pieds, soit 142 pieds au-delà de l'extrémité de la piste.

<sup>19</sup> *Ibid.*, p. 93.

<sup>20</sup> La distance d'atterrissage inclut une marge de sécurité de 15 %.

<sup>21</sup> Surface sèche, mouillée ou contaminée.

<sup>22</sup> 7671 pieds/1,15 + 1242 pieds + 780 pieds.



Étant donné que le RDA est préparé avant le départ, il ne repose pas sur les données réelles à l'heure d'arrivée. Les pilotes doivent donc corriger manuellement les données en fonction du vent, de la déclivité de la piste, de la température et de la vitesse s'ils utilisent les chiffres du RDA au lieu du calculateur de distance d'atterrissage de l'ACARS. Dans l'événement à l'étude, l'équipage de conduite a utilisé le calculateur de distance d'atterrissage de l'ACARS.

#### 1.6.5.1.2 Tableaux de distance d'atterrissage

Le QRH contient des tableaux de distance d'atterrissage qui indiquent les distances d'atterrissage nécessaires en fonction du braquage des volets et de la configuration de freinage, ainsi que de tout ajustement nécessaire selon la masse, l'altitude, les vents, la déclivité, la température et la vitesse. La distance de référence du tableau, à partir de laquelle les ajustements sont faits, correspond aux conditions suivantes [traduction] : « niveau de la mer, atmosphère standard, vents nuls, aucune déclivité, cran 2 d'inversion de poussée, plus une marge de sécurité de 15 %<sup>23</sup> ». La distance indiquée est la distance nécessaire pour que l'aéronef s'immobilise complètement après avoir franchi le seuil de piste à 50 pieds AGL et posé les roues à 1500 pieds au-delà du seuil (annexe B).

Selon les indications du tableau pour un atterrissage avec les volets braqués à 30 °, freinage automatique réglé à 1 et masse à l'atterrissage de 110 000 livres, la distance d'atterrissage nécessaire sur une piste sèche est de 7354 pieds; cette distance comprend une marge de sécurité de 15 %. Sans la marge de sécurité, la distance d'atterrissage est alors de 6395 pieds<sup>24</sup>. Après avoir effectué les ajustements requis pour la masse, l'altitude, la composante réelle de vent arrière, la déclivité de la piste, la température et la vitesse d'approche, la distance d'atterrissage (toujours sans marge de sécurité) est de 8624 pieds si l'aéronef pose les roues à 1500 pieds du seuil de la piste. Toutefois, lors de l'événement à l'étude, l'aéronef s'est posé à 1050 pieds au-delà du point d'atterrissage de référence de 1500 pieds; par conséquent, selon le tableau, l'aéronef serait sorti en bout de piste d'environ 74 pieds, comparativement aux 142 pieds calculés selon le RDA.

Pour les pistes mouillées ou contaminées, les tableaux du QRH ne fournissent pas de distances d'atterrissage avec le freinage automatique réglé à 1; cependant, ils fournissent les distances d'atterrissage pour les configurations de freinage lorsque le freinage automatique est réglé à 2, 3 ou MAX. Ces tableaux sont basés sur le braquage des volets et le RF signalé. Les calculs effectués à l'aide des tableaux appropriés montrent que, sur une piste mouillée présentant un bon RF, le freinage automatique réglé à 2 et un poser des roues à 1050 pieds au-delà du point d'atterrissage normal de 1500 pieds au-delà du seuil de la piste, l'aéronef aurait dû s'immobiliser à environ 590 pieds avant l'extrémité de la piste. Par comparaison, un aéronef configuré de la même façon atterrissant sur une piste mouillée avec un RF passable, se serait immobilisé 351 pieds avant l'extrémité de la piste.

<sup>23</sup> WestJet, *737 Quick Reference Handbook*, révision 1 (14 novembre 2013), PI-737-600.10A.16.

<sup>24</sup> 7354 pieds/1,15

Lors de l'événement à l'étude, l'équipage savait que la piste serait mouillée à l'atterrissage, mais ne connaissait pas le RF réel, puisqu'aucun aéronef s'étant posé avant eux, n'avait fait de RF. Le QRH énonce ce qui suit :

[traduction]

Si la surface présente de l'eau, de la neige ou de la glace, et qu'on rapporte un bon rapport de freinage, il ne faut pas s'attendre à ce que les conditions soient aussi bonnes que sur une piste sèche et propre. L'indice de freinage BON est comparatif. Il signifie que les avions ne devraient pas avoir de problèmes de contrôle directionnel ou de freinage à l'atterrissage. Le niveau de performance pour le calcul des données d'indice de freinage BON concorde avec les essais effectués sur piste mouillée avec les appareils Boeing de première génération<sup>25</sup>.

#### 1.6.5.1.3 Calculateur de distance d'atterrissage du système embarqué de communications, d'adressage et de compte rendu

Selon le ME de WestJet :

[traduction]

Le serveur de données ACARS utilise les mêmes données de performance de Boeing pour effectuer les calculs de distance d'atterrissage que celles mentionnées dans les tableaux de distance d'atterrissage du QRH - Performance Inflight (Performances en vol)<sup>26</sup>.

Pour obtenir les calculs de distance d'atterrissage de l'ACARS, l'équipage doit entrer des données telles que l'indicatif de l'aéroport, la piste d'atterrissage, le RF signalé<sup>27</sup>, les vents de surface en degrés magnétiques, la température de l'air extérieur, la pression barométrique, l'état de l'antigivrage réacteur (hors tension ou sous tension), l'angle de braquage des volets (de 30 ou 40 °) et la masse réelle de l'aéronef.

Une fois que le serveur a terminé les calculs de distance d'atterrissage, un message texte indique à l'équipage les distances d'atterrissage calculées pour les conditions à l'aéroport saisies.

Le ME comprend plusieurs notes sur le calculateur de distance d'atterrissage de l'ACARS, notamment :

[traduction]

- Les distances d'atterrissage de l'ACARS sont basées sur un franchissement du seuil de la piste à 50 pieds, une pente de descente de 3 degrés, un poser ferme des roues à 1500 pieds, un déploiement des déporteurs au poser des roues et un freinage automatique armé jusqu'à l'arrêt.
- **Si le circuit de freinage automatique se désactive, les pilotes doivent immédiatement appliquer le freinage aux pieds approprié en fonction de la**

<sup>25</sup> WestJet, *737 Quick Reference Handbook*, révision 1 (14 novembre 2013), PI-737-600.10A.18.

<sup>26</sup> WestJet, *Flight Operations Manual – Boeing 737NG*, volume 1, révision 025 (14 février 2013), article 5, p. 38.

<sup>27</sup> Bon, passable ou faible.

**longueur de piste restante.** Les pilotes ne doivent pas désarmer intentionnellement le freinage automatique tant que la distance d'atterrissage n'est pas assurée ou que le freinage aux pieds maximal est requis. [...]

- Pour une piste MOUILLÉE, sélectionner GOOD (Bon) dans le champ du RF<sup>28</sup>.

Le jour de l'événement, l'ACARS avait calculé une distance d'atterrissage de 7784 pieds, compte tenu du RF GOOD (bon) sélectionné par l'équipage dans le champ RF de l'ACARS. Le QRH contient un tableau des distances d'atterrissages (annexe C) et un tableau d'équivalences de RF et d'état de piste (annexe D) pour aider les pilotes à déterminer les données de performance d'atterrissage qu'ils doivent sélectionner. Le tableau des distances d'atterrissages et le tableau d'équivalences fournissent des critères d'utilisation des données en fonction d'un RF bon, passable ou faible. Ces tableaux précisent que l'on peut s'attendre à un bon RF pour une piste mouillée présentant moins de 1/8 pouce d'eau stagnante pour laquelle un bon RF a été signalé. Lors de l'événement à l'étude, l'équipage n'a reçu de RF d'aucun autre aéronef qui avait atterri sur la piste 24L avant eux.

#### 1.6.6 Définitions des états de piste

La liste qui suit comprend les états de piste définis dans le QRH :

[traduction]	
<b>Piste sèche :</b>	le revêtement est sec et libre de contaminants; la piste est en train de sécher et présente des endroits secs, mais aucune flaque d'eau stagnante.
<b>Piste mouillée :</b>	la chaussée est luisante en raison d'une pellicule d'eau inférieure à 1/8 pouce (3 mm) recouvrant 100 % de sa surface. [...].
<b>Piste contaminée :</b>	[...] dont plus de 25 % de la longueur, dans la largeur utilisée, est couverte d'une pellicule d'eau stagnante ou de neige mouillée de plus de 1/8 pouce (3 mm) d'épaisseur, ou qui présente une accumulation de neige ou de glace. On considère également qu'une piste est contaminée même si moins de 25 % de sa surface est contaminée si le contaminant est situé avant le point médian de la piste <sup>29</sup> .

#### 1.6.7 Atterrissage sur piste mouillée, glissante ou contaminée

Tel qu'indiqué précédemment, le QRH fournit aux équipages un tableau des distances d'atterrissage pour les aider à prendre une décision si la piste n'est pas sèche. L'une des règles à suivre en utilisant le tableau est de savoir que [traduction] « les précipitations, quelle que soit leur

<sup>28</sup> WestJet, *Flight Operations Manual – Boeing 737NG*, volume 1, révision 026 (13 février 2015), article 5, p. 41.

<sup>29</sup> WestJet, *737 Quick Reference Handbook*, révision 1 (14 novembre 2013)PI-General. 10.3 à 10.4.

forme, constituent une condition active<sup>30</sup> ». Dans ce cas [traduction] « le commandant de bord doit être convaincu que les calculs de distance d'atterrissage sont basés sur des conditions valables, sinon il est interdit d'atterrir<sup>31</sup>. » On peut obtenir les conditions valables d'un RF, d'un compte rendu de l'état de surface de la piste (RSC) ou d'un rapport de coefficient canadien de frottement sur piste (CRFI). Lors de l'événement à l'étude, aucune de ces données n'était disponible. Par conséquent, le tableau n'aurait été d'aucune utilité pour l'équipage, même s'il l'avait consulté.

### 1.6.8 *Calculs de performance de Boeing Commercial Aircraft*

Pour mieux comprendre les facteurs qui entrent en jeu pendant la course à l'atterrissage, on a demandé à l'avionneur Boeing Commercial Aircraft (Boeing) d'effectuer une analyse de performance aérodynamique de l'avion en fonction des données du FDR. L'information suivante est tirée d'un rapport d'analyse que Boeing a préparé pour le BST.

Boeing définit le coefficient de freinage d'un avion comme suit :

[traduction]

Le coefficient de freinage d'un avion est le rapport entre la force de décélération des freins de roues et la force normale agissant sur les roues. La force de décélération des freins de roues est calculée à partir de la décélération totale de l'avion moins la traînée aérodynamique et les composantes de poussée, et la force normale agissant sur les roues est essentiellement la masse moins la portance. Le coefficient de freinage de l'avion est un terme général qui englobe les effets dus à la surface de la piste, aux contaminants, et au circuit de freinage de l'avion (par exemple, l'efficacité du système d'antidérapage, l'usure des freins, l'état des pneus, etc.). Par conséquent, le coefficient de freinage de l'avion [...] n'est pas équivalent au coefficient de frottement des pneus au sol [frottement sur piste] qui pourrait être mesuré par un véhicule de piste de l'aéroport.

En termes simples, le coefficient de freinage de l'avion représente la capacité de freinage de l'avion et ne représente que les caractéristiques de la piste lorsque le coefficient de frottement du circuit de freinage et du système d'antidérapage est faible. Le coefficient de frottement du circuit de freinage et du système d'antidérapage est faible lorsque la pression de freinage commandée est supérieure ou égale à la pression de freinage régie par le robinet d'antidérapage. Le système d'antidérapage s'adapte à l'état de piste en détectant une condition de dérapage imminente, et en ajustant la pression de freinage exercée sur chaque roue pour obtenir un freinage maximal. Lorsque le coefficient de frottement n'est pas faible, le coefficient de freinage de l'avion représente le niveau de freinage appliqué. [...]

Les résultats montrent que le coefficient de frottement de freinage de l'avion est devenu faible à 6750 pieds au-delà du seuil [lorsqu'il restait 2850 pieds de piste] et

<sup>30</sup> *Ibid.*, PI-General.10.1.

<sup>31</sup> *Ibid.*

que ce coefficient s'est maintenu pendant toute la course à l'atterrissage, jusqu'à ce que l'avion sorte de la piste [...]»<sup>32</sup>.

Selon les données du FDR, [traduction] « puisque le freinage aux pieds maximal était appliqué, l'accélération longitudinale est demeurée constante<sup>33</sup>. » Cela correspond à « une réduction de la pression de freinage par le système d'antidérapage pour éviter les glissements et le blocage des roues (coefficient de frottement faible). Au cours de cette période de freinage à faible coefficient de frottement, on peut supposer que le coefficient de freinage de l'avion représente l'état de surface de la piste<sup>34</sup>. »

Boeing a comparé le RF signalé par le pilote aux coefficients de freinage de l'avion. On a opté pour un rapport conservateur entre le freinage réel et le coefficient de freinage de l'avion. Les coefficients de freinage de l'avion indiqués au tableau 6 sont utilisés pour produire l'information de distance d'atterrissage conseillée pour les RF mentionnés au QRH de Westjet.

Tableau 6. Coefficients de freinage de l'avion<sup>35</sup>

Rapport de freinage signalé par le pilote	Coefficient de freinage de l'avion ( $\mu_{\text{avion}}$ )
Sec	~0,40
Bon	0,20
Passable	0,10
Faible	0,05

En se basant sur les données du FDR,

[traduction]  
le segment initial du freinage aux pieds maximal démontre que l'état de surface de la piste était de passable ( $\mu_{\text{avion}} = 0,10$ ) à faible ( $\mu_{\text{avion}} = 0,05$ ); son état s'est graduellement amélioré à passable au fur et à mesure que l'avion s'approchait de l'extrémité de la piste<sup>36</sup>.

#### 1.6.8.1 Effet des aérofreins et de l'inversion de poussée

Boeing a effectué des simulations techniques pour quantifier les effets de la rentrée précoce des aérofreins sur la distance d'arrêt. Les résultats montrent l'importance des aérofreins et leurs effets sur l'arrêt d'un avion sur une piste dont l'état se détériore. Selon les données du FDR,

<sup>32</sup> Boeing, WestJet 737-600 C-GWCT Runway During Landing at Montreal – 5 juin 2015, révision B (15 avril 2016).

<sup>33</sup> *Ibid.*

<sup>34</sup> *Ibid.*

<sup>35</sup> *Ibid.*

<sup>36</sup> *Ibid.*

[traduction] « la pression de freinage commandée par l'équipage est demeurée plus ou moins aux niveaux commandés par le freinage automatique »<sup>37</sup> une fois celui-ci désarmé; toutefois, la décélération a diminué de moitié. Selon Boeing, cela peut être principalement attribuable à la rentrée des aérofreins<sup>38</sup>.

Sur une surface de piste au RF passable, la distance d'atterrissage aurait été de 9873 pieds si, lors de l'événement, les aérofreins avaient été déployés pendant toute la course à l'atterrissage et que l'inversion de poussée avait été en fonction. Cette distance tient compte du point de poser des roues et de l'utilisation du freinage automatique réglé à 1 jusqu'à l'arrêt complet. Sur une surface de piste au RF faible, avec les mêmes conditions que ci-dessus, la distance d'atterrissage aurait été de 10 178 pieds environ si les aérofreins avaient été déployés pendant toute la course à l'atterrissage.

Étant donné qu'il y avait une inversion de poussée supplémentaire disponible pendant la course à l'atterrissage, d'autres calculs ont été effectués pour quantifier les effets de l'utilisation de l'inversion de poussée maximale pendant toute la course à l'atterrissage, avec les aérofreins déployés comme dans l'événement à l'étude. Sur une surface de piste au RF passable, si l'inversion de poussée maximale avait été utilisée pendant toute la course à l'atterrissage, la distance d'atterrissage aurait été d'environ 9498 pieds. Sur une surface de piste au RF faible, avec les mêmes conditions que ci-dessus, la distance d'atterrissage avec une inversion de poussée maximale pendant toute la course à l'atterrissage aurait été de 9563 pieds.

Par conséquent, [traduction] « peu importe l'état de piste, l'utilisation de l'inversion de poussée maximale aurait permis à l'avion de rester sur la piste »<sup>39</sup> avec le freinage automatique réglé à 1, même avec les aérofreins déployés comme lors de l'événement à l'étude et un poser des roues à 1050 pieds au-delà du point d'atterrissage normal de 1500 pieds.

## 1.7 Renseignements météorologiques

Les renseignements météorologiques suivants sont tirés d'un rapport d'analyse météorologique qu'Environnement Canada a préparé pour le BST<sup>40</sup>.

Dans la matinée du 5 juin 2015, le ciel s'est partiellement dégagé à CYUL et à l'ouest, ce qui a permis à la température de surface d'augmenter avec le réchauffement diurne. De plus, des vents modérés du sud au sud-ouest ont permis une augmentation de l'humidité à basse altitude, ce qui a engendré un développement convectif sous forme de cumulus.

---

<sup>37</sup> *Ibid.*

<sup>38</sup> *Ibid.*

<sup>39</sup> *Ibid.*

<sup>40</sup> Environnement Canada, Service météorologique du Canada, Prévisions et services météorologiques et environnementaux, *Évaluation météorologique du 5 juin 2015 – Montréal, QC (11 juin 2015)*.

Ces cellules de convection ont continué de grossir et étaient devenues des cumulus bourgeonnants à 13 h. On a signalé des précipitations pour la première fois à 14 h. À 14 h 51, environ 7 minutes avant l'atterrissage du WJA588, un message d'observation météorologique spéciale d'aérodrome (SPECI) a été publié pour CYUL et indiquait ce qui suit : vents du 330 °V (degrés vrais) à 18 nœuds, variables de 250 °V à 340 °V, visibilité de 15 sm dans des averses de pluie, quelques nuages à 1200 pieds, cumulus fragmentés bourgeonnants à 2500 pieds, couvert nuageux à 7500 pieds, température de 20 °C, point de rosée de 18 °C, calage altimétrique de 29,92 pouces de mercure. Remarques : stratus fractus <sup>2</sup>/<sub>8</sub>, cumulus bourgeonnants <sup>5</sup>/<sub>8</sub>, altocumulus <sup>1</sup>/<sub>8</sub>, visibilité du sud-ouest au nord de 2 ½ sm, augmentation rapide de la pression, pression au niveau de la mer de 1013,1 hectopascals, altitude-densité de 700 pieds. Le SPECI a été diffusé avec l'ATIS Mike à 14 h 58, alors que l'aéronef se trouvait déjà sur la piste. L'équipage n'avait donc pas été informé du SPECI avant d'atterrir.

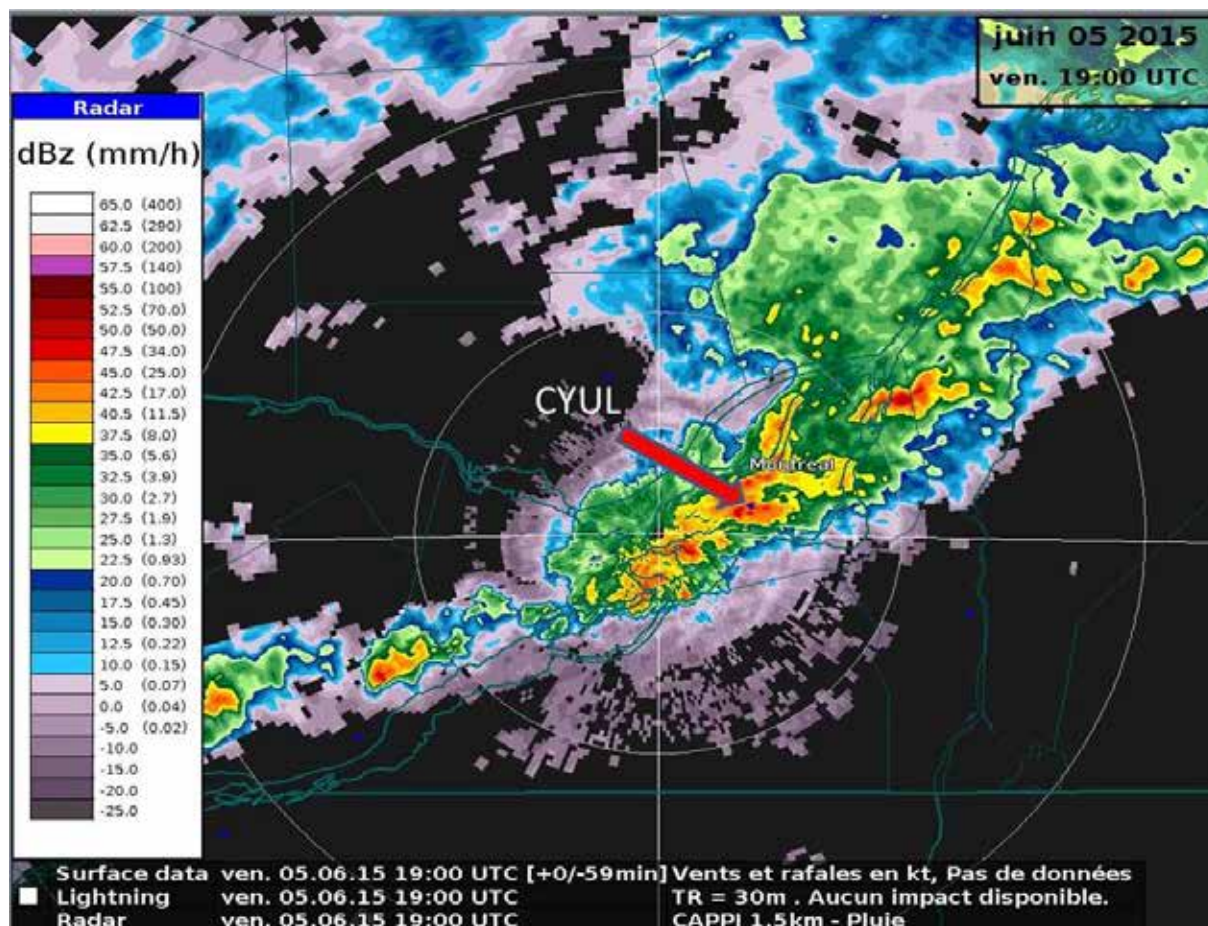
Le message d'observation météorologique régulière pour l'aviation (METAR) émis à 15 h signalait de fortes averses avec une visibilité réduite de 1 ½ sm et des vents du 330 °V à 12 nœuds avec des rafales pouvant atteindre 23 nœuds. Les plafonds au cours de ces averses sont restés égaux ou supérieurs à 2200 pieds AGL. Ce METAR a été diffusé environ 2 minutes après l'atterrissage de l'aéronef. Le message ATIS November a été diffusé à 15 h 9 pour tenir compte de l'observation du METAR de 15 h. À 15 h 13, les précipitations avaient diminué en averses légères au-dessus de la station météorologique, avec une visibilité dominante de 3 sm. Les METAR n'ont fait mention d'aucun orage dans la région entre 14 h et 15 h 13.

À partir des images radar prises entre 13 h et 15 h, la bande de précipitations semblait se diriger sur l'axe est-sud-est à une vitesse de 15 à 20 nœuds. Les réflectivités les plus intenses se trouvaient au-dessus de CYUL entre 14 h 50 et 15 h 10. (CYUL est signalé par un point bleu, comme le montre la flèche rouge dans la figure 3.) Une valeur de réflectivité d'environ 45 dBZ<sup>41</sup> a été observée dans les environs de CYUL à 15 h, ce qui représente un taux de précipitation d'environ 25 mm par heure.

---

<sup>41</sup> Les dBZ (décibels) peuvent être convertis en taux de précipitation.

Figure 3. Image radar montrant la bande de précipitations moins de 2 minutes après l'événement à l'étude.  
(Source : Environnement Canada, avec annotations du BST)



Le pluviomètre automatique AU8 de la station automatique WTQ<sup>42</sup> a enregistré 5 mm de précipitations entre 14 h et 15 h 5. Cependant, de ces 5 mm de précipitations, 4,2 mm ont été enregistrés entre 14 h 55 et 15 h 5, soit un taux de précipitation de 25,2 mm par heure. Le taux de précipitation estimé à partir du radar correspond à celui observé sur le terrain. Selon le *Manuel d'observations météorologiques de surface* (MANOBS) d'Environnement Canada<sup>43</sup>, ce taux de précipitation correspond à une forte averse de pluie. La quantité des précipitations enregistrées à partir de 14 h 55 jusqu'à ce que l'aéronef quitte la surface revêtue à 14 h 58 min 43 s était d'environ 1,6 mm, ce qui correspond aussi à une forte averse de pluie.

## 1.8 Aides à la navigation

Il n'y avait aucune indication de pannes des aides à la navigation au moment de l'approche et de l'atterrissage du WJA588 sur la piste 24L.

<sup>42</sup> WTQ est une station automatisée du Service météorologique du Canada située à CYUL.

<sup>43</sup> Environnement Canada, *Manuel d'observations météorologiques de surface* (MANOBS), Septième édition, Modification 19 (avril 2015).



## 1.9 Communications

### 1.9.1 Généralités

Vers 14 h 55, l'équipage de conduite du WJA588 a communiqué avec le contrôleur pour l'informer qu'il était en approche finale pour l'atterrissage sur la piste 24L. L'équipage de conduite a reçu l'instruction de continuer et a été informé que leur aéronef était en deuxième position pour l'approche à l'atterrissage sur la piste 24L, derrière un Cessna 441.

Immédiatement après l'atterrissage du Cessna 441, le vol WJA588 a reçu l'autorisation d'atterrir et on a indiqué à l'équipage de prévoir quitter la piste à son extrémité. Après que le vol WJA588 se fut posé, en observant la vitesse du WJA588 et la quantité d'eau projetée par l'aéronef alors qu'il s'approchait de l'extrémité de la piste, le contrôle de la circulation aérienne a sonné l'alarme d'écrasement pour alerter les services de sauvetage et de lutte contre les incendies d'aéronefs, avant même que l'aéronef ne sorte de la piste.

### 1.9.2 Atterrissages précédents

De 14 h 51 à 15 h 13, alors que les précipitations signalées sont passées d'averses de pluie modérées à de fortes averses de pluie, puis à de légères averses, 9 aéronefs en tout ont atterri à CYUL : 3 sur la piste 24L<sup>44</sup> et 6 sur la piste 24R<sup>45</sup>.

Un DHC-8-400 qui a atterri sur la piste 24L avait tout d'abord été autorisé à quitter la piste à son extrémité. Cependant, une fois au sol, le DHC-8-400 a reçu l'instruction d'emprunter la voie de circulation A2 située à environ 5200 pieds du seuil de la piste. Un Cessna 441, qui a atterri immédiatement avant le WJA588, devait également quitter la piste à la voie de circulation A2. À ce moment-là, le contrôleur pouvait à peine voir la voie de circulation A2, qui se trouve à environ 1 sm de la tour. Le contrôleur n'a pas demandé de RF aux équipages de conduite de ces 2 vols, car les 2 aéronefs avaient pu suivre sans difficulté les instructions données. De plus, ni l'un ni l'autre des pilotes n'avait signalé de problèmes de freinage. Par conséquent, il n'y avait aucun RF disponible pour le WJA588. En outre, une inspection de la piste 24L avait été effectuée à 14 h 40, soit environ 18 minutes avant l'atterrissage du WJA588, et rien n'indiquait que l'état de surface de la piste pourrait empêcher l'atterrissage de se faire en toute sécurité.

Les 6 aéronefs qui ont atterri sur la piste 24R pendant la même période ont tous reçu l'instruction d'emprunter la voie de circulation B2, située à environ 7400 pieds du seuil de la piste, à l'exception d'un King Air, qui devait emprunter la voie de circulation E située à environ 5500 pieds du seuil de la piste. Tous les aéronefs ont été en mesure de quitter la piste selon les instructions reçues. Le contrôleur a demandé un premier RF vers 15 h 8, après l'atterrissage d'un Airbus 320. Le pilote a indiqué un RF passable. Par la suite, l'équipage d'un Airbus 310 a indiqué un RF de bon à passable, et l'équipage d'un Boeing 737 a indiqué un RF passable.

<sup>44</sup> Un DHC-8-400, un Cessna 441 et l'aéronef en question.

<sup>45</sup> Un Boeing 737, un Airbus 310, deux Airbus 320, un King Air et un Beechcraft 1900.

## 1.10 Renseignements sur l'aérodrome

### 1.10.1 Généralités

Aéroports de Montréal est une société privée, sans but lucratif et indépendante financièrement, responsable de la gestion, de l'exploitation et du développement de CYUL. CYUL compte 3 pistes : la piste 10/28, de 7000 pieds de longueur et de 200 pieds de largeur, revêtue d'asphalte; la piste 06L/24R, de 11 000 pieds de longueur et de 200 pieds de largeur, revêtue d'asphalte et de béton; et la piste 06R/24L, de 9600 pieds de longueur et 200 pieds de largeur, revêtue de béton rainuré<sup>46</sup>.

### 1.10.2 Description physique de la piste 24L

Un dessin technique<sup>47</sup> indique que la déclivité longitudinale descendante de la piste 24L est d'environ 0,20 % sur la plus grande partie de sa longueur, à l'exception des 820 derniers pieds où elle augmente à 0,51 % sur environ 328 pieds, puis diminue par la suite à environ 0,25 % sur les derniers 492 pieds. Ces déclivités sont conformes aux normes établies dans le document *Normes et pratiques recommandées pour les aérodromes* (TP312) de Transports Canada TC<sup>48</sup>, qui recommande que la déclivité longitudinale n'excède pas 1,5 %, et que sur le premier et le dernier quart de la piste, la déclivité longitudinale n'excède pas 0,8 % pour les pistes de codes 3 et 4<sup>49</sup>.

Pour faciliter un drainage rapide, le TP312 recommande que la surface d'une piste soit cambrée, si cela est possible. La déclivité transversale ne doit pas dépasser 1,5 % et ne devrait pas être inférieure à 1 %, sauf aux intersections de la piste et des voies de circulation où il peut être nécessaire d'avoir une déclivité moins forte. Un dessin technique<sup>50</sup> indique que les déclivités transversales de la piste 24L sont conformes aux exigences établies. La piste 24L comprend également des collecteurs d'eaux pluviales. Une vidéo prise pendant de légères averses de pluie une quarantaine de minutes après l'événement à l'étude montre une piste mouillée d'aspect luisant, sans flaqué d'eau stagnante.

---

<sup>46</sup> La piste 06R/24L a été reconstruite et rainurée par traitement au peigne métallique en 2004. D'après la circulaire d'information 150/5320-12C de la Federal Aviation Administration (FAA), le traitement au peigne métallique utilise des fils d'acier rigides pour pratiquer de profondes rainures dans la surface malléable de la chaussée en béton. Ces rainures forment des canaux parallèles perpendiculaires à la chaussée.

<sup>47</sup> Aéroports de Montréal (Tru1.10.4deau), dessin Q142YECAR146 (28 janvier 2016).

<sup>48</sup> Transports Canada, TP 312, *Normes et pratiques recommandées pour les aérodromes*, 4<sup>e</sup> édition (mars 1993), chapitre 3 : Caractéristiques physiques.

<sup>49</sup> La longueur d'une piste de code 3 est d'au moins 1200 m, mais moins de 1800 m; la longueur d'une piste de code 4 est de 1800 m et plus.

<sup>50</sup> Aéroports de Montréal (Trudeau), dessin A142Y912C0002 (28 janvier 2016).

### 1.10.3 Marques et balisages de la piste 24L

Le balisage lumineux d'approche de la piste 24L est un balisage lumineux d'approche courte simplifiée avec feux indicateurs d'alignement de piste ; il s'agit d'un dispositif lumineux d'approche à haute intensité conçu pour fournir une trajectoire d'atterrissage visuelle aux aéronefs. La piste 24L est également munie de feux de bord de piste, uniformément espacés de 200 pieds, avec 5 réglages d'intensité. Lors de l'événement à l'étude, les feux de bord de piste étaient réglés à 5, soit le réglage maximal.

Contrairement à la piste 24R, la piste 24L n'est pas munie de feux d'axe de piste. Sur les pistes qui en sont munies, ces feux sont blancs jusqu'à 3000 pieds de l'extrémité de la piste. Ensuite, les feux rouges et blancs alternent jusqu'à 1000 pieds de l'extrémité de la piste, après quoi ils sont rouges sur les 1000 derniers pieds. La piste 24L présentait des marques de piste blanches conformes à une piste avec approche aux instruments de plus de 5000 pieds de longueur. La piste avait les marques suivantes :

- marques de seuil constituées d'une série de barres verticales marquant le seuil;
- marques d'identification de la piste, soit le numéro de piste;
- marques de zone d'atterrissage, constituées d'une série de barres verticales répétées de part et d'autre de l'axe, à tous les 500 pieds sur les 3000 premiers pieds de la piste;
- marques de point cible à 1500 pieds du seuil de la piste;
- marques d'axe de piste constituées d'un tireté indiquant l'axe de la piste.

Toutes les marques et tous les feux de la piste 24L sont conformes aux normes de marques et de balisages de pistes du TP312<sup>51</sup>.

Les marques de zone d'atterrissage servent à indiquer la zone de poser idéale, et l'écart entre ces marques varie en fonction de la longueur de la piste. On peut évaluer l'orientation de l'aéronef sur la piste à l'aide des marques d'axe, des feux d'axe, des bords de piste et des feux de bord de piste.

La piste n'avait pas d'affichage de la distance restante, ce qui n'était pas requis par la réglementation canadienne ni par les normes de l'Organisation de l'aviation civile internationale (OACI).

### 1.10.4 Frottement sur piste

Il est essentiel que la surface revêtue d'une piste soit construite de manière à comporter des caractéristiques de frottement optimales lorsque la piste est mouillée. Des caractéristiques de frottement sur piste adéquates sont requises pour la décélération de l'aéronef, le contrôle directionnel et la mise en rotation des roues au poser. D'importantes réductions des coefficients de frottement peuvent résulter de dépôts de caoutchouc, surtout quand la piste est mouillée.

---

<sup>51</sup> Transports Canada, TP 312, *Normes et pratiques recommandées pour les aérodromes*, 4<sup>e</sup> édition (mars 1993), chapitre 5 : Aides visuelles à la navigation.

Tradewind Scientific a effectué un essai de frottement sur piste à l'aéroport CYUL le 13 mai 2015. Voici un extrait du rapport sommaire de Tradewind Scientific :

[traduction]

[On a utilisé] une version sur remorque de l'appareil de mesure du coefficient de frottement (SFT) de SARSYS<sup>52</sup> approuvée par la FAA<sup>53</sup> et Transports Canada, et répertoriée par l'OACI. Ce type d'appareil est utilisé pour réaliser les programmes d'essai nationaux de Transports Canada depuis plus de 30 ans.

Conformément aux plus récentes spécifications des conditions d'essai standards de la circulaire d'information AC 302-017 de Transports Canada<sup>54</sup> pour le SFT, les essais de frottement normal avec cet appareil ont été menés à 65 km/h en utilisant un pneu d'essai à bande de roulement lisse conforme à la norme ASTM<sup>55</sup> 1551, gonflé à 200 kPa<sup>56</sup> de pression, dans des conditions d'automouillage produisant une pellicule d'eau de **1,0 mm** d'épaisseur. Des essais effectués sur toute la longueur de la piste à 6 mètres à gauche et à droite de l'axe de la piste 06R-24L ont été menés selon les recommandations de Transports Canada pour les pistes utilisées par les gros-porteurs.

Le TP312 de Transports Canada comprend des lignes directrices pour les essais effectués dans de telles conditions; ces lignes directrices indiquent que des mesures correctives doivent être programmées pour une installation lorsque le coefficient de frottement moyen sur piste est inférieur à **60** ou lorsque le coefficient de toute section de 100 m est inférieur à **40**.<sup>57</sup>

Le tableau 7 ci-dessous comprend les valeurs de coefficient de frottement mesurées le 13 mai 2015.

Tableau 7. Résultats de l'essai de frottement sur piste effectué le 13 mai 2015<sup>58</sup>

Piste	Coefficient de frottement sur piste moyen	Coefficient de frottement sur piste minimal sur une section de 100 m
06R/24L (3 m)	56	48
06R/24L (6 m)	58	43
06R/24L (22 m)	64	54

Comme l'indique le tableau, une grande partie de la longueur de la piste 06R/24L présentait des coefficients de frottement inférieurs à 60, à 3 m et à 6 m à gauche et à droite de l'axe de la piste, ce qui correspond au niveau de planification de maintenance fixé par TC. On a également observé des

<sup>52</sup> SARSYS : Scandinavian Airport and Road Systems.

<sup>53</sup> FAA : la Federal Aviation Administration des États-Unis.

<sup>54</sup> Transports Canada, Circulaire d'information (CI) 302-017, *Mesure du coefficient de frottement de la piste*, n° d'édition 01 (15 décembre 2014).

<sup>55</sup> ASTM : American Society for Testing and Materials.

<sup>56</sup> kPa : kilopascals.

<sup>57</sup> Tradewind Scientific, *Runway Friction Testing Summary Report: Trudeau International Airport* (21 mai 2015).

<sup>58</sup> *Ibid.*

accumulations de contaminants de caoutchouc ainsi que des pertes de texture du revêtement de la piste près des 2 zones d'atterrissage de la piste 06R/24L.

Fondé sur ces résultats, le rapport de Tradewind Scientific mentionne que [traduction] « des essais de frottement ultérieurs de la piste 06R/24L doivent être prévus dès que la piste sera décontaminée du caoutchouc et que les travaux de maintenance auront été faits<sup>59</sup>. »

L'enlèvement du caoutchouc a eu lieu le 2 juin 2015, 3 jours à peine avant l'événement. Des essais de frottement ont eu lieu le 16 juillet 2015, après l'enlèvement du caoutchouc.

Tableau 8. Résultats de l'essai de frottement sur piste effectué le 16 juillet 2015<sup>60</sup>

Piste	Coefficient de frottement sur piste moyen	Coefficient de frottement sur piste minimal sur une section de 100 m
06R/24L (3 m)	73	62
06R/24L (6 m)	61	51
06R/24L (22 m)	N/D	N/D

Comme il est indiqué au tableau 8, une grande partie de la longueur de la piste 06R/24L présentait des coefficients de frottement supérieurs à 60, à 3 m et à 6 m à gauche et à droite de l'axe de la piste, et toutes les sections de 100 m présentaient des coefficients supérieurs à 40.

#### 1.10.5 Rainurage des pistes

Le rainurage réduit le risque d'aquaplanage dynamique et visqueux en fournissant à l'eau une voie d'échappement sous les pneus (par les rainures). Le rainurage est appliqué à la macrotexture et à la microtexture de la surface de la piste. Au Canada, le rainurage des pistes n'est pas obligatoire pour le revêtement de pistes nouvelles ou existantes. Bien que le rainurage de piste ne fasse l'objet d'aucune définition précise, en général, dans la communauté de l'aviation, on entend par piste rainurée des rainures pratiquées selon la technique et la configuration (profondeur, largeur et entraxe) décrites dans la Circulaire d'information (CI) 300-008<sup>61</sup>. Le traitement au peigne métallique utilise des fils d'acier rigides pour texturer profondément la surface malléable de la chaussée en béton; d'après la CI 300-008, il n'est pas considéré comme équivalent au rainurage.

#### 1.10.6 Aire de sécurité d'extrémité de piste

En juin 2009, l'Australian Transport Safety Bureau (ATSB) a publié un rapport de sécurité<sup>62</sup> sur les sorties de piste, qui mentionne entre autres :

<sup>59</sup> *Ibid.*

<sup>60</sup> *Ibid.*

<sup>61</sup> CI 300-008 de Transports Canada, n° 2, en vigueur depuis le 8 avril 2013.

<sup>62</sup> Australian Transport Safety Bureau, ATSB Transport Safety Report: Runway excursions, Part 2: Minimising the likelihood and consequences of runway excursions (juin 2009).

[traduction]

Les aires de sécurité d'extrémité de piste (RESA) sont conçues pour réduire les risques de dommages à un aéronef qui :

- atterrit trop court (pose les roues avant le seuil de la piste);
- interrompt un décollage et dépasse l'extrémité de la piste;
- ne parvient pas à s'arrêter après un atterrissage et sort en bout de piste.

Une RESA permet aux aéronefs de ralentir de façon contrôlée.

Les revêtements de surface des RESA varient considérablement, de la surface naturelle à la surface pavée. Dans les revêtements de surface usuels des RESA, on retrouve le gravier tassé, les cendres volantes (PFA), l'herbe, le béton de revêtement (PQC), la terre compactée, ou une combinaison de ces différents matériaux. Dans tous les cas, la force portante des RESA doit pouvoir soutenir le mouvement des véhicules de sauvetage et lutte contre les incendies d'aéronefs (SLIA) et résister à l'érosion due au souffle des gaz d'échappement des moteurs à réaction des aéronefs au cours des activités quotidiennes.

[...]

Les dispositions pour l'aménagement des RESA dans les aéroports sont tirées d'une étude de la Federal Aviation Administration (FAA) des États-Unis sur les accidents liés à des sorties en bout de piste et à des atterrissages trop courts qui se sont produits entre 1975 et 1987. Cette étude a montré qu'environ 90 % des aéronefs qui effectuaient une sortie en bout de piste s'arrêtaient à moins de 1000 pieds (environ 330 m) après l'extrémité de la piste. La moitié des aéronefs s'étaient arrêtés à moins de 300 pieds (90 m), et 80 % s'étaient arrêtés à moins de 700 pieds (environ 210 m) [...]<sup>63</sup>. L'étude a également permis de constater que la plupart des aéronefs qui effectuaient une sortie en bout de piste ne s'écartaient pas très loin de l'axe de la piste dans son prolongement<sup>64</sup>.

#### 1.10.6.1 Exigences relatives aux aires de sécurité d'extrémité de piste

Le tableau 9 présente les longueurs de bande de piste standards de l'OACI et de TC ainsi que les longueurs standards de RESA recommandées.

<sup>63</sup> Ces données ont été corroborées par une étude effectuée en 2009 par l'ATSB.

<sup>64</sup> Federal Aviation Administration, Advisory Circular AC 150/5220-22A – *Engineered Materials Arresting Systems (EMAS) for Aircraft Overruns*, Washington, DC (2005).

Tableau 9. Longueurs standards et recommandées des aires de sécurité d'extrémité de piste (RESA)

Pour pistes de codes 3 et 4	Bande de piste standard	RESA standard	RESA recommandée
OACI annexe 14 <sup>65</sup>	60 m	90 m	240 m
TP312, 4 <sup>e</sup> édition <sup>66</sup>	60 m	S.O.	90 m

La piste 24L a une bande de piste qui se prolonge sur 60 m au-delà de l'extrémité de la piste et une RESA de 240 m de longueur et de 152 m de largeur. Ces dimensions sont conformes à la norme et la recommandation de l'OACI. Cependant, les pistes de code 4 au Canada ne sont pas toutes pourvues de RESA de telles dimensions ou d'un autre moyen d'immobilisation des aéronefs offrant un niveau de sécurité équivalent.

Après l'enquête du BST sur un événement mettant en cause une sortie en bout de piste à l'atterrissage à l'aéroport international Lester B. Pearson de Toronto<sup>67</sup>, le Bureau a recommandé que

le ministère des Transports exige que toutes les pistes de code 4 soient pourvues d'une aire de sécurité d'extrémité de piste (RESA) de 300 m ou d'un autre moyen d'immobilisation des aéronefs offrant un niveau de sécurité équivalent.

**Recommandation A07-06 du BST**

Depuis la publication de la recommandation A07-06 du BST, TC a fourni plusieurs réponses<sup>68</sup> à la suite des évaluations du BST de ses premières réponses.

Dans sa plus récente réponse (novembre 2015), TC souscrivait à l'intention de la recommandation et a déclaré ce qui suit :

Au début de 2014, TC a demandé une évaluation des risques indépendante pour définir les critères de mise en œuvre des RESA pour tous les types d'aéroports au Canada. Cette évaluation des risques a été effectuée. TC élabore actuellement des options pour la mise en œuvre des RESA en fonction de cette évaluation des risques. TC effectuera ensuite une analyse complète des coûts et des avantages et organisera des consultations supplémentaires avec les intervenants, puis mettra à jour l'Avis de proposition de modification (APM) et révisera la terminologie réglementaire.

Dans cette réponse, TC n'a pas fourni de renseignements pour répondre à la préoccupation émise par le BST en mars 2015 concernant le fait que l'évaluation des risques indépendante de TC,

<sup>65</sup> Organisation de l'aviation civile internationale (OACI), Convention relative à l'aviation civile internationale – *Aérodromes*, volume 1 – *Conception et exploitation technique des aérodromes* 5<sup>e</sup> édition (juillet 2009).

<sup>66</sup> Transports Canada, TP 312, *Normes et pratiques recommandées pour les aérodromes*, 4<sup>e</sup> édition (mars 1993).

<sup>67</sup> Rapport d'enquête aéronautique A05H0002 du Bureau de la sécurité des transports du Canada.

<sup>68</sup> Transports Canada a répondu à la recommandation A07-06 du Bureau de la sécurité des transports du Canada aux dates suivantes : février 2008, avril 2009, février 2010, janvier 2011, avril 2011, septembre 2011, décembre 2012, novembre 2013, janvier 2015 et novembre 2015.

intitulée *Évaluation des risques des aires de sécurité d'extrémité de piste aux aéroports canadiens* (T8080-120164) n'allait pas comprendre une étude des RESA de 300 m pour les pistes de code 4.

De plus, la plus récente réponse de TC ne comprenait aucun détail sur les constatations de l'ER; TC y a seulement indiqué que cette évaluation était terminée. En l'absence de tels renseignements, il est impossible d'évaluer si le plan élaboré par TC pour mettre en œuvre les modifications aux exigences réglementaires relatives aux RESA comprendra des options permettant de corriger en particulier la lacune soulignée dans la recommandation A07-06.

En conséquence, on ne sait pas encore si TC prévoira une discussion sur la possibilité d'ajouter une RESA de 300 m pour les pistes de code 4 lorsqu'il mettra en œuvre un plan d'élaboration des options, effectuera une analyse des coûts et des avantages, consultera les intervenants et rédigera l'ébauche d'un APM.

Comme la plus récente réponse de TC ne comprend pas d'information précise, de plan d'action ni d'échéancier en ce qui concerne l'ajout de RESA de 300 m pour les pistes de code 4 des aéroports canadiens, le Bureau a estimé que la réponse de TC dénotait une attention non satisfaisante.

### *1.11 Enregistreurs de bord*

L'aéronef était muni d'un FDR (Honeywell à semi-conducteurs, modèle SSFDR) qui contenait environ 26,5 heures de données. Les données du vol de l'événement à l'étude et des 18 vols précédents y étaient consignées. Tel que mentionné précédemment, les aérofreins ont été rentrés manuellement à 103 nœuds lors du vol à l'étude, soit 23 nœuds au-dessus de la limite de 80 nœuds établie dans le ME. Un examen des données du FDR a révélé que lors du vol à l'étude les aérofreins ont été rentrés à l'atterrissage à une vitesse considérablement supérieure à celles des 18 vols précédents (variant entre 9 et 88 nœuds). Un examen des données relatives aux systèmes n'a relevé aucune défaillance qui aurait dégradé les performances de freinage de l'aéronef.

L'aéronef était aussi muni d'un enregistreur de conversations de poste de pilotage (CVR) (Honeywell à semi-conducteurs, modèle SSCVR, numéro de pièce 980-6022-001, numéro de série CVR120-12629) dans lequel la totalité du vol depuis CYYZ a été consignée, y compris la sortie en bout de piste. L'enregistrement a pris fin lorsque le disjoncteur du CVR a été ouvert après l'événement.

### *1.12 Renseignements sur l'épave et sur l'impact*

Sans objet.

### *1.13 Renseignements médicaux et pathologiques*

Sans objet.

### *1.14 Incendie*

Il n'y a eu aucun incendie avant ou après la sortie en bout de piste de l'aéronef.



## 1.15 Questions relatives à la survie des occupants

### 1.15.1 Évacuation de l'aéronef

Une fois l'aéronef immobilisé, le commandant de bord a fait une annonce aux passagers, leur demandant de rester assis avec leur ceinture de sécurité bouclée. On a mis en marche le groupe auxiliaire de bord et les 2 moteurs ont été arrêtés à 15 h 5 min 2 s. Tous les passagers sont sortis de l'aéronef par la porte principale avant droite à l'aide d'un escalier mobile. Ils ont été recueillis par un car transbordeur qui les a conduits à l'aérogare principale.

### 1.15.2 Sauvetage et lutte contre les incendies d'aéronefs

Le poste de pompiers de CYUL est situé au nord-est de l'aérogare dans un espace dégagé entre les pistes. Selon les données du radar au sol, les véhicules SLIA ont quitté le poste de pompiers, se sont dirigés vers le site à 15 h, et sont arrivés à l'aéronef à 15 h 1 min 51 s, soit environ 3 minutes après l'événement.

## 1.16 Essais et recherches

### 1.16.1 Performance de freinage du turboréacteur sur piste mouillée

Le 31 août 2006, la FAA a publié la Safety Alert for Operators (SAFO) 06012. Cette SAFO recommandait vivement que les exploitants d'avions à turboréacteurs élaborent des procédures à l'intention des équipages de conduite sur l'évaluation des performances d'atterrissage basées sur diverses conditions existant à l'arrivée, plutôt que sur les conditions présumées au moment des activités de régulation du vol. Ces conditions comprennent les conditions météorologiques, l'état de piste, la masse de l'avion et les circuits de freinage à utiliser. Une fois la distance d'atterrissage réelle déterminée, on devrait y ajouter une marge de sécurité supplémentaire d'au moins 15 %.

Les résultats de l'analyse de données d'arrêt de plusieurs incidents et accidents récents à l'atterrissage<sup>69</sup> ont indiqué que [traduction] « le coefficient de frottement au freinage dans chaque cas était considérablement plus faible que prévu pour une piste mouillée<sup>70</sup> ». Par la suite, la FAA a publié la SAFO 15009 le 11 août 2015. La SAFO

[traduction]

avertit les exploitants et les pilotes d'avion que les données d'information sur les atterrissages sur piste mouillée peuvent ne pas fournir une marge d'arrêt sécuritaire dans toutes les conditions. [...] Les données indiquent qu'en présence d'une piste mouillée, l'ajout d'une marge de sécurité de 15 % aux données d'information à l'heure d'arrivée, comme le recommande la SAFO 06012, peut être insuffisant dans certaines conditions de piste mouillée.

<sup>69</sup> Les incidents et les accidents étudiés s'étaient [traduction] « produits sur des pistes rainurées et non rainurées ou à couche de frottement non poreuse (PFC). » (Federal Aviation Association (FAA), Safety Alert for Operators (SAFO) 15009, Turbojet Braking Performance on Wet Runways, 11 août 2015.)

<sup>70</sup> *Ibid.*

La cause fondamentale de la carence de freinage sur une piste mouillée n'est pas totalement comprise à ce jour; cependant, des éléments d'états de piste semblent y contribuer; la texture du revêtement (surface polie ou contaminée de caoutchouc), le drainage, des flaques d'eau stagnante dans les traces de roue ainsi que les précipitations. L'analyse de ces données indique que 30 à 40 % de distance d'arrêt supplémentaire peut s'avérer nécessaire dans certains cas où la piste est très mouillée, sans pour autant être inondée.

Pour les pistes non rainurées ou à texture sans couche de frottement poreuse (PFC), l'expérience démontre que le freinage des roues peut être altéré lorsque la piste est très mouillée. En présence de précipitations modérées ou fortes, l'exploitant devrait évaluer les conditions d'arrivée de façon plus conservatrice.

Pour les pistes rainurées ou à PFC, l'expérience démontre que le freinage des roues est altéré lorsque la piste est très mouillée. En présence de fortes précipitations, l'exploitant devrait évaluer les conditions d'arrivée de façon plus conservatrice<sup>71</sup>.

### 1.16.2 Sorties en bout de piste

Pour fournir aux pilotes et aux exploitants un moyen [traduction] « de déterminer, de comprendre et d'atténuer les risques associés aux sorties en bout de piste à l'atterrissage<sup>72</sup>, » la FAA a publié le document AC 91-79A le 17 septembre 2014. Conçu pour être utilisé dans l'élaboration de procédures d'utilisation normalisées (SOP) qui atténuent ces risques, ce document rapporte ce qui suit :

[traduction]

Une étude des données de la FAA et du NTSB ( National Transportation Safety Board des États-Unis) indique que les dangers suivants augmentent le risque de sortie en bout de piste :

- approche non stabilisée;
- altitude élevée de l'aérodrome ou altitude-densité élevée, ce qui entraîne une augmentation de la vitesse sol;
- effet de la vitesse anémométrique excessive au moment de franchir le seuil de la piste;
- masse de l'avion à l'atterrissage;
- atterrissage au-delà du point d'atterrissage;
- déclivité négative de la piste;
- hauteur excessive au-dessus du seuil de la piste;
- utilisation retardée des dispositifs de décélération;

<sup>71</sup> Federal Aviation Administration (FAA), Safety Alert for Operators (SAFO) 15009, Turbojet Braking Performance on Wet Runways (11 août 2015).

<sup>72</sup> Federal Aviation Administration (FAA), Advisory Circular (AC) 91-79A, Mitigating the Risks of a Runway Overrun Upon Landing (17 septembre 2014).

- atterrissage vents arrière;
- piste mouillée ou contaminée<sup>73</sup>.

Selon l'AC 91-79A, des SOP précises constituent [traduction] « des outils fondamentaux d'atténuation des risques » et devraient porter « à tout le moins » sur les dangers énumérés ci-dessus. En outre, il est « impératif » que l'équipage de conduite exécute fidèlement ces SOP. Un programme efficace de formation sur la réduction des sorties en bout de piste offert par les exploitants constitue également un outil qui fournit aux équipages de conduite des [traduction] « connaissances académiques et des compétences dans le but de sensibiliser le pilote aux facteurs susceptibles de provoquer une sortie en bout de piste<sup>74</sup> ».

### 1.16.3 Études des facteurs contribuant aux sorties en bout de piste

#### 1.16.3.1 Flight Safety Foundation

Une analyse des données sur les sorties en bout de piste accumulées sur 14 ans, menée par la Flight Safety Foundation (FSF)<sup>75</sup>, a déterminé que les sorties en bout de piste étaient habituellement occasionnées par au moins un des facteurs suivants : conditions météorologiques, performances de l'aéronef, technique et prise de décisions de l'équipage, ou systèmes de bord. Fait pertinent à l'événement à l'étude, l'examen a révélé que les facteurs suivants contribuaient fréquemment à des tels événements :

- état de piste imprévu (c.-à-d., pire que prévu);
- arrondi prolongé résultant en un poser des roues tardif;
- freinage tardif.

Les mesures d'atténuation recommandées par la FSF pour ces facteurs comprenaient

- des politiques précises interdisant tout atterrissage en dehors de la zone d'atterrissage;
- l'inclusion d'annonces standards sur la longueur de piste restante fondées sur le balisage lumineux, les marqueurs de distance restante ou d'autres repères connus de la piste;
- des procédures relatives à la gestion des états de pistes défavorables;
- des procédures relatives à l'optimisation du freinage automatique et de l'inversion de poussée sur piste contaminée.

#### 1.16.3.2 Boeing

Boeing a publié chaque trimestre de 1998 à 2014 le magazine *AERO*, qui fournissait aux exploitants de l'information technique supplémentaire pour promouvoir la sécurité et l'efficacité

---

<sup>73</sup> *Ibid.*

<sup>74</sup> *Ibid.*

<sup>75</sup> Flight Safety Foundation (FSF), *Reducing the Risk of Runway Excursions: Report of the Runway Safety Initiative* (mai 2009), p. 157-160.

continues dans les activités quotidiennes de leur flotte. L'information suivante est un résumé d'un article publié dans le magazine sur la réduction des sorties en bout de piste à l'atterrissage :

[traduction]

Les données recueillies et analysées entre 2003 et 2010 montrent que les facteurs contributifs à une sortie en bout de piste à l'atterrissage se produisent aux fréquences suivantes :

- 68 % sont survenues après des approches stabilisées.
- 55 % des aéronefs se sont posés dans la zone d'atterrissage.
- 90 % des aéronefs ont atterri sur une piste qui n'était pas sèche.
- 42 % des aéronefs ont atterri avec des vents arrière de 5 nœuds ou plus<sup>76</sup>.

Un examen des sorties en bout de piste mené par Boeing a montré que de tels incidents sont généralement dus à plusieurs facteurs. En conséquence, il fallait élaborer une approche polyvalente pour réduire la fréquence de tels incidents. En analysant les facteurs contributifs par phase de vol, l'étude a révélé que les facteurs contribuant le plus souvent aux sorties en bout de piste sont les suivants :

- phase d'approche :
  - approches non stabilisées
  - vents arrière
- phase de poser des roues :
  - atterrissage long
  - vitesse de poser des roues élevée
  - aérofreins déployés tardivement ou non déployés
- phase de décélération :
  - niveau d'inversion de poussée trop faible ou réduit trop tôt
  - inverseurs de poussée déployés tardivement ou non déployés
  - piste contaminée, frottement limité
  - aérofreins déployés tardivement ou non déployés
  - réglage du freinage automatique trop bas.

Également, un facteur contributif fréquent à ces événements est un manque de reconnaissance des conditions réelles :

[traduction]

Les données sur les sorties en bout de piste laissent croire qu'un certain nombre de tels incidents pourrait être évité si l'équipage de conduite comprenait mieux les

---

<sup>76</sup> M. Jenkins et R. F. Aaron, Jr., « Reducing Runway Landing Overruns », *AERO*, QTR\_03 (2012), p. 15-20. Disponible à l'adresse [http://www.boeing.com/commercial/aeromagazine/articles/2012\\_q3/3/](http://www.boeing.com/commercial/aeromagazine/articles/2012_q3/3/) (dernière consultation le 24 août 2016).

relations entre l'environnement d'atterrissage et les risques potentiels existant le jour même (conditions météorologiques, vents, état de piste, liste d'équipement minimal, masse de l'avion)<sup>77</sup>.

Les mesures d'atténuation recommandées par Boeing pour réduire les sorties en bout de piste mettent l'accent sur la sensibilisation de l'équipage :

- calculer la distance de piste à l'aide de données en temps réel avant d'atterrir;
- déterminer sur la piste un point de remise des gaz si l'aéronef n'est pas aligné sur la piste;
- inclure dans les SOP des annonces additionnelles sur l'inversion de poussée pour s'assurer que les inverseurs de poussée sont déployés rapidement et qu'ils restent déployés jusqu'à ce que l'aéronef roule lentement;
- donner la formation et l'orientation requises pour s'assurer que les pilotes comprennent l'importance de l'utilisation des dispositifs de décélération au début de l'atterrissage, surtout sur des pistes mouillées ou contaminées.

#### 1.16.4 Rapports de laboratoire du BST

Le BST a complété les rapports de laboratoire suivants dans le cadre de la présente enquête :

- LP115/2015 – DFDR Download [Téléchargement des données de l'enregistreur numérique de données de vol (DFDR)];
- LP114/2015 – CVR Download and Transcription [Téléchargement et transcription des données de l'enregistreur de conversations de poste de pilotage (CVR)]

### 1.17 Renseignements sur l'organisme et sur la gestion

WestJet est un exploitant aérien canadien et un organisme de maintenance agréé détenteur de certificats d'exploitation en vertu des sous-parties 705 et 573 du *Règlement de l'aviation canadien* (RAC). WestJet est également un organisme de formation agréé.

La flotte actuelle exploitée par WestJet compte environ 104 aéronefs B737-600, -700 et -800. WestJet possède 3 simulateurs de vol pour l'entraînement des pilotes sur B737-700NG à Calgary (Alberta). L2.2.3a formation théorique initiale et périodique a lieu aux installations de WestJet à Calgary.

#### 1.17.1 Programme de surveillance des données de vol de WestJet

Après l'événement à l'étude, WestJet a utilisé l'information du programme de surveillance des données de vol pour examiner les cas où les aérofreins avaient été rentrés à une vitesse supérieure à 80 nœuds. Le tableau 10 indique le nombre de cas identifiés à divers aéroports, par piste, entre janvier et septembre 2015.

---

<sup>77</sup> *Ibid.*

Tableau 10. Cas (WestJet) où les aérofreins ont été rentrés à des vitesses supérieures à 80 nœuds à divers aéroports, par piste, entre janvier et septembre 2015

Piste d'atterrissage	Nombre de vols	Nombre de cas	Pourcentage
CYYC* - 35L	4815	583	12
CYEG** - 30	4408	166	4
CYYZ - 05	5098	151	3
CYEG - 20	2236	138	6
CYYC - 17L	5454	109	2
CYUL - 24L	771	108	14
CYVR*** - 26R	4992	78	2
CYYC - 35R	4690	73	2
CYUL - 24R	1923	70	4
CYVR - 08L	3957	63	2

\* Aéroport international de Calgary (Alberta).

\*\* Aéroport international d'Edmonton (Alberta).

\*\*\* Aéroport international de Vancouver (Colombie-Britannique).

Le tableau montre que la piste 24L de CYUL et la piste 35L de l'aéroport international de Calgary (CYYC) (Alberta) sont la scène du plus grand pourcentage de cas. Ces 2 pistes ont des configurations similaires; l'aérogare est située à l'extrémité de départ de la piste et les aéronefs reçoivent souvent l'instruction de quitter la piste à son extrémité pour garder les voies de circulation parallèles libres pour la circulation des aéronefs en partance à l'extrémité opposée de la piste.

## 1.18 Renseignements supplémentaires

### 1.18.1 Approche et atterrissage

Selon le ME de WestJet<sup>78</sup>, lorsque l'automanette est désactivée, ce qui était le cas lors de l'événement à l'étude [traduction], « la vitesse d'approche cible se calcule comme suit : ajouter la demie de la composante vent de face constant signalé et la composante des rafales au-dessus du vent constant à la vitesse d'approche de référence  $V_{REF}$ <sup>79 80</sup> ». La vitesse cible ne doit pas être inférieure à  $V_{REF} + 5$  nœuds et ne doit pas dépasser  $V_{REF} + 20$  nœuds. La [traduction] « correction pour les rafales devrait être conservée jusqu'au poser des roues, tandis que celle pour les vents constants devrait être réduite à mesure que le poser des roues de l'aéronef approche<sup>81</sup>. » Une erreur

<sup>78</sup> WestJet, *Flight Operations Manual – Boeing 737NG*, volume 1, révision 026 (13 février 2015), article 4, p. 76.

<sup>79</sup> La  $V_{REF}$  est la vitesse d'approche de référence basée sur la masse de l'aéronef et la configuration des volets à l'atterrissage.

<sup>80</sup> WestJet, *Flight Operations Manual – Boeing 737NG*, volume 1, révision 026 (13 février 2015), article 4, p. 76.

<sup>81</sup> *Ibid.*

fréquente relevée par les pilotes examinateurs de WestJet lors de l'application de cette procédure est l'ajout de la demie du total des vents plutôt que de la demie de la composante vent de face.

La masse à l'atterrissage de l'aéronef en cause dans l'événement était de 113 500 livres et la  $V_{REF}$  calculée avec les volets braqués à 30° était de 125 nœuds. Pendant l'approche finale, les vents signalés à l'équipage étaient les suivants : soufflant du 350 °M à 17 nœuds avec rafales pouvant atteindre 22 nœuds. Par conséquent, il n'y avait aucune composante vent de face. Seules les rafales de 5 nœuds au-dessus du vent constant auraient dû être ajoutées à la  $V_{REF}$ , ce qui aurait donné une vitesse cible de 130 nœuds, soit la vitesse qu'il aurait fallu maintenir jusqu'au poser des roues. Lors de l'événement à l'étude, le PF a initialement réglé la vitesse cible à 130 nœuds dans le MCP, mais l'a augmentée à 140 nœuds après que le contrôleur de la tour a signalé le régime des vents cité précédemment. Selon les données du FDR, l'aéronef a franchi le seuil à 145 nœuds, soit 20 nœuds au-dessus de la  $V_{REF}$ . La vitesse a été réduite pendant l'arrondi, et l'aéronef a atterri à 133 nœuds.

### 1.18.2 Approche stabilisée

Selon le ME de WestJet,

[traduction]

- Une approche stabilisée se définit comme suit :
  - aéronef en configuration d'atterrissage finale;
  - réglage de puissance approprié à la configuration de l'aéronef;
    - vitesse anémométrique ne dépassant pas la vitesse cible + 20 nœuds et tendant vers la vitesse cible;
  - pente réelle ou alignement de descente hypothétique de 3 ° sur l'alignement de descente.
- Les taux de descente supérieurs à 1000 pieds par minute sont à éviter;
- Toute tendance à passer sous la trajectoire de descente à l'approche du seuil de piste est à éviter;
- Si l'approche n'est pas stabilisée à une altitude de 1000 pieds au-dessus de l'altitude de l'aérodrome ou si elle devient instable sous 1000 pieds, il faut remettre les gaz<sup>82</sup>.

Selon ces critères, on a conclu que l'approche lors de l'événement à l'étude était stabilisée : la configuration d'atterrissage indiquait un braquage des volets à 30 °, le réglage de puissance convenait pour la configuration de l'aéronef, la vitesse anémométrique ne dépassait pas la vitesse cible + 20 (150 nœuds), et l'aéronef se trouvait sur l'alignement de descente. Toutefois, la vitesse cible de 140 nœuds était trop élevée pour le régime des vents.

Les procédures normales de WestJet exigent une remise des gaz si un atterrissage ne peut être effectué dans la zone d'atterrissage<sup>83</sup>. Cependant, rien n'exige que l'équipage détermine à l'avance

<sup>82</sup> WestJet, *Flight Operations Manual – Boeing 737NG*, volume 1, révision 026 (13 février 2015), article 4, p. 80.

des critères qui serviraient de déclencheurs pour l'aider à reconnaître que l'aéronef ne pourra pas atterrir dans la zone d'atterrissage.

### 1.18.3 Opérations sur piste mouillée

À l'heure actuelle, les coefficients de frottement sur piste ne sont pas fournis l'été quand il pleut. Le *Manuel d'information aéronautique de Transports Canada* (AIM de TC) traite des points suivants :

Bien que les valeurs de coefficient de frottement ne puissent être établies pour les pistes mouillées et que l'aquaplanage puisse causer de sérieux problèmes aux pilotes, il a été constaté que les pistes bien drainées de la plupart des aéroports canadiens ne permettent pas que l'eau s'accumule en quantité suffisante pour donner lieu à l'aquaplanage. Par temps de pluie, le CRFI sur une piste mouillée pourrait être de l'ordre de 0,3 sur une piste mal entretenue ou mal drainée, mais en général, sa valeur est de 0,5. Ces chiffres peuvent servir à titre indicatif en conjonction avec les rapports des pilotes et d'autres rapports<sup>84</sup>[.]

La section AIR 1.6.6 de l'AIM de TC comprend des tableaux qui présentent les distances d'atterrissage recommandées selon le CRFI signalé, et qui reposent sur les éléments suivants :

- l'aéronef franchit le seuil de piste à 50 pieds AGL;
- approche stabilisée à la  $V_{REF}$ ;
- poser des roues ferme;
- délai minimal de déploiement des déporteurs sol;
- serrage des freins et freinage antidérapage maximal maintenu jusqu'à l'arrêt<sup>85</sup>.

Les tableaux des distances d'atterrissage qui tiennent compte du CRFI ne s'appliquent pas aux opérations sur piste mouillée. TC a fait savoir qu'il modifiera la référence dans l'AIM afin de clarifier cette notion à l'occasion d'un futur cycle de publication.

En utilisant la masse réelle de l'aéronef à l'atterrissage au moment de l'événement à l'étude et le réglage maximal du freinage automatique sur une piste sèche avec les volets braqués à 30 °, la distance d'atterrissage non pondérée est d'environ 3700 pieds<sup>86</sup> à partir d'un poser des roues à 1500 pieds au-delà du seuil de la piste. D'après le tableau 1 (sans effet de disque ni inversion de poussée) de l'AIM de TC, la distance d'atterrissage recommandée avec un CRFI signalé de 0,3 est de 8200 pieds, et de 6665 pieds avec un CRFI signalé de 0,5 (annexe E).

---

<sup>83</sup> *Ibid.*, section 4, p. 95.

<sup>84</sup> Transports Canada, TP14371, *Manuel d'information aéronautique de Transports Canada* (AIM de TC), 2 avril 2015, section AIR 1.6.5.

<sup>85</sup> *Ibid.*, tableau 1, AIR 1.6.6.

<sup>86</sup> WestJet, *737 Quick Reference Handbook*, révision 1 (14 novembre 2013), PI-737-600.10A.A6.



#### 1.18.4 Compte rendu d'évaluation et d'état de la surface de la piste

En 2008, l'OACI a établi un groupe de travail sur le coefficient de frottement des pistes (Friction Task Force [FTF]). Composé d'experts et d'intervenants internationaux provenant de groupes sectoriels clés, le FTF a pour tâche d'examiner les dispositions ayant trait à la sécurité, de les mettre à jour et d'y recommander des modifications. Le FTF s'est penché sur les lacunes des normes et pratiques recommandées en vigueur liées aux méthodes qui servent à évaluer et à signaler les caractéristiques de frottement des pistes, à l'utilisation de valeurs de frottement mesurées aux fins des opérations aériennes, et à l'enlèvement prompt de contaminants.

Le FTF a élaboré un cadre général de présentation des rapports (GRF) sur l'état de la surface des pistes. Ce concept se fonde sur une grille d'évaluation de l'état de surface de la piste (RCAM), qui utilise certains critères pour évaluer l'état de la surface des pistes et attribuer à celles-ci un code d'état de surface de piste correspondant. Cette méthodologie se fonde sur les recommandations de l'initiative d'évaluation de la performance de décollage et d'atterrissage de l'Aviation Rulemaking Committee de la FAA.

Après un dépassement de piste par un Boeing 737 à l'aéroport international Midway à Chicago, aux États-Unis, en décembre 2005, la FAA et le secteur de l'aviation ont mis au point une nouvelle méthodologie pour communiquer aux pilotes l'état réel des pistes au moyen d'une terminologie ayant un lien direct avec la performance attendue de l'aéronef. Le 15 août 2016, la FAA a émis l'alerte de sécurité SAFO 16009 pour informer les exploitants, pilotes, fournisseurs de formation et autre personnel des changements dans la façon de rendre compte de l'état de la surface des pistes qui sont dans tout état autre que sec. Ce changement est entré en vigueur aux États-Unis le 1<sup>er</sup> octobre 2016.

D'après la SAFO 16009 [traduction] :

La FAA met en œuvre l'utilisation d'une grille d'évaluation de l'état de surface de la piste (RCAM) dont se serviront les exploitants d'aéroports pour évaluer l'état de la surface des pistes, et par les pilotes pour interpréter le compte rendu d'état de la surface des pistes. La RCAM est présentée dans un format standard, en fonction des données de performance de l'aéronef fournies par le fabricant, pour chacun des types de contaminants et chacune des profondeurs. La RCAM remplace les jugements subjectifs de l'état de la surface des pistes par des évaluations objectives en rapport direct avec le type de contaminant et les catégories de profondeurs.

L'exploitant d'aéroport utilisera la RCAM pour évaluer la surface des pistes avec revêtement, signaler les contaminants présents, et avec l'aide du système d'avis aux aviateurs (NOTAM) fédéral, déterminer le code d'état de surface de piste (RwyCC) selon la RCAM. Les codes RwyCC s'appliquent aux pistes avec revêtement et peuvent être identiques ou varier pour chaque tiers de piste, selon le ou les types de contaminants présents. Les codes RwyCC vont remplacer les comptes rendus Mu, qui ne seront plus publiés par le système NOTAM. En outre, on exprimera la couverture de contaminants en pourcentage pour chaque tiers de piste, depuis l'extrémité de la piste à partir de laquelle on a fait l'évaluation. Il s'agit habituellement de l'extrémité qui est principalement utilisée.

On continuera de demander des rapports de freinage aux pilotes; ces rapports serviront à évaluer la performance de freinage. À compter du 1<sup>er</sup> octobre 2016, le terme « Fair » sera remplacé par « Medium » [passable], et les rapports de freinage décriront les états par les termes « Good » [bon], « Good to Medium » [bon à passable], « Medium » [passable], « Medium to Poor » [passable à médiocre], ou « NIL » [nul]. Ainsi, les normes NAS [National Aircraft Standards] seront harmonisées avec les normes de l'OACI.

De plus, un aéroport inscrit au registre fédéral ne pourra plus signaler un état de freinage « NIL ». Un tel état, sur quelque surface que ce soit, exige la fermeture de cette surface. Une telle surface ne pourra être rouverte tant que l'exploitant d'aéroport n'aura pas la certitude que l'état de freinage « NIL » a été corrigé<sup>87</sup>.

Comme suite à l'émission de la SAFO 16009, TC a émis l'Alerte à la sécurité de l'Aviation civile (ASAC) N° 2016-08, « Mise en œuvre du *Takeoff and Landing Performance Assessment (TALPA)* [évaluation de la performance au décollage et à l'atterrissage] des États-Unis » pour aviser les pilotes, régulateurs de vols, exploitants aériens et exploitants privés canadiens des changements qui touchent les opérations aériennes aux États-Unis. TC entend mettre en œuvre le cadre général de présentation des rapports (GRF) d'ici à novembre 2020.

### 1.18.5 Aquaplanage

L'aquaplanage survient lorsqu'une pellicule d'eau s'accumule entre les pneus de l'aéronef et la surface de la piste, ce qui entraîne une perte de traction et empêche l'aéronef de répondre aux commandes telles que la direction ou le freinage. L'aquaplanage dépend de la profondeur de l'eau, de la pression des pneus et de la vitesse de l'aéronef. Une piste et une bande de roulement des pneus lisses favorisent l'aquaplanage avec une pellicule d'eau plus mince.

Il existe 3 types d'aquaplanage : dynamique, visqueux et dû à la dévulcanisation du caoutchouc. L'aquaplanage dynamique peut se produire lors des vitesses plus élevées de la course au décollage ou à l'atterrissage et

[traduction]

il s'agit du résultat des forces hydrodynamiques développées quand un pneu roule sur une surface couverte d'eau. [...] La bande de roulement des pneus, la profondeur de la pellicule d'eau et la macrorugosité de la piste ont une incidence sur l'aquaplanage dynamique. [...] Lorsque la macrorugosité de la surface ou la bande de roulement des pneus sont suffisantes, il ne survient habituellement pas d'aquaplanage dynamique total. Cependant, ce dernier peut survenir lorsque la pellicule est assez épaisse pour empêcher la bande de roulement des pneus et la macrorugosité de la piste d'évacuer l'eau assez rapidement<sup>88</sup>.

<sup>87</sup> Federal Aviation Administration (FAA), Safety Alert for Operators (SAFO) 16009, Runway Assessment and Condition Reporting, Effective October 1, 2016 (15 août 2016).

<sup>88</sup> G. W. H. van Es, National Aerospace Laboratory NLR, "Hydroplaning of Modern Aircraft Tires", mai 2001, p. 4.

De plus, selon l'OACI, « On a constaté qu'une pellicule d'eau d'aussi peu que 0,5 mm suffisait pour causer l'aquaplanage dynamique<sup>89</sup> ». Un aquaplanage dynamique laisse rarement d'indice matériel sur les pneus ou sur la surface de la piste.

Il y a aquaplanage visqueux lorsqu'un pneu est incapable de percer la mince pellicule d'eau (il suffit d'une pellicule d'à peine un millième de pouce) sur le revêtement, le faisant rouler sur l'eau. Cela peut survenir à une vitesse beaucoup moins élevée que pour l'aquaplanage dynamique, mais il faut que la surface de la piste soit très lisse, comme si elle avait été polie par la circulation ou autrement. L'aquaplanage visqueux est associé aux pistes humides ou mouillées et, une fois qu'il a commencé, il peut se poursuivre jusqu'à une très basse vitesse. Comme dans le cas de l'aquaplanage dynamique, l'aquaplanage visqueux laisse rarement d'indice matériel sur les pneus ou sur la surface de la piste.

L'aquaplanage dû à la dévulcanisation du caoutchouc se produit lorsqu'une roue bloquée patine. Dans un tel cas, la chaleur générée par le frottement produit de la vapeur et commence à dévulcaniser le caoutchouc sur une partie du pneu (le caoutchouc « retrouve » son état originel et non traité). Le pneu présentera des signes évidents de dévulcanisation et la surface de la piste montrera clairement la trace des roues générée par la vapeur sous pression sous les pneus. Rien de la sorte n'a été observé sur les pneus ni sur la piste après l'événement à l'étude.

#### 1.18.6 Gestion des menaces et des erreurs

Le modèle de gestion des menaces et des erreurs (TEM) est un cadre conceptuel qui peut être utilisé pour décrire comment l'équipage de conduite gère les situations auxquelles il doit faire face et qui augmentent les risques associés à un vol donné, et pour diagnostiquer l'évolution des situations après un événement. Le modèle comprend les menaces, les erreurs et les états défavorables de l'aéronef. Le modèle décrit également les contre-mesures qui se sont révélées efficaces dans la gestion de telles situations<sup>90</sup>.

Les menaces sont des conditions qui échappent au contrôle de l'équipage et qui augmentent le risque. Elles peuvent inclure des menaces environnementales, telles que des conditions météorologiques défavorables, une piste contaminée, ou de la difficulté à se conformer à une autorisation du contrôle de la circulation aérienne. Si les menaces sont cernées et gérées de près, elles peuvent n'avoir que peu de conséquences. Cependant, les équipages font souvent des erreurs face aux menaces, ce qui génère un état défavorable de l'aéronef.

Ces erreurs incluent des actions ou inactions de la part d'un équipage qui mènent à des écarts par rapport aux intentions ou aux attentes de l'organisation ou de l'équipage. Ces écarts peuvent inclure des erreurs de pilotage, telles que l'utilisation incorrecte des dispositifs automatisés, des erreurs de procédure (p. ex., exécuter des listes de vérification de mémoire ou omettre des

<sup>89</sup> Organisation de l'aviation civile internationale, *Manuel des services d'aéroport, partie 2 : État de la surface des chaussées*, document 9137, 2002.

<sup>90</sup> D. Maurino. « Threat and Error Management », présenté au Canadian Aviation Safety Summit, Vancouver (Colombie-Britannique), 18 au 20 avril 2005.

consignes) ou des erreurs de communication (p. ex., des annonces manquées ou une mauvaise relecture des instructions du contrôle de la circulation aérienne). Les erreurs peuvent résulter de la mauvaise gestion d'une menace ou peuvent se produire spontanément. La clé pour bien gérer les erreurs consiste à les détecter et à y réagir.

Un aéronef est dans un état défavorable lorsqu'il se trouve dans une situation de risque accru, le plus souvent en raison de la mauvaise gestion d'une menace ou d'une erreur. Parmi les états défavorables, on retrouve les problèmes de pilotage (p. ex., un écart d'altitude ou de vitesse), des problèmes de navigation au sol, ou des cas de mauvaise configuration de l'aéronef (p. ex., le réglage incorrect des dispositifs automatisés ou une configuration tardive en vue de l'atterrissage).

La TEM recommande d'analyser attentivement les dangers potentiels et de prendre les mesures qui s'imposent pour éviter, limiter ou atténuer les menaces et les erreurs avant qu'elles n'aboutissent à un état défavorable de l'aéronef. Autrement dit, la TEM fait de l'anticipation, de l'identification et de la correction les principes clés sur lesquels elle se fonde<sup>91</sup>.

#### 1.18.7 Conscience situationnelle, modèles mentaux et prise de décisions

La conscience situationnelle (SA) décrit dans quelle mesure les éléments dans l'environnement opérationnel sont perçus et leur importance comprise au moment où ils se manifestent, et ultérieurement. Le modèle le plus largement utilisé<sup>92</sup> de SA distingue 3 niveaux et états de comportements. Il indique qu'un rendement efficace exige des équipages qu'ils

1. perçoivent les éléments dans l'environnement (SA de niveau 1);
2. comprennent leur importance par rapport à la situation présente (SA de niveau 2);
3. utilisent ces éléments pour prévoir les prochains états (SA de niveau 3)<sup>93</sup>.

Des problèmes peuvent survenir aux 3 niveaux et donner lieu à des cas où les éléments critiques passent inaperçus, où la situation en cours est incomprise et où les situations ne sont pas anticipées.

La SA se développe et se maintient grâce à un processus continu de réévaluation de la situation. Dans certaines circonstances, ce processus peut être déclenché par un élément introduit dans l'environnement opérationnel. En pareil cas, l'importance de l'élément introduit sera un facteur important pour déterminer si le modèle mental que se fait la personne de la situation en tient compte et l'assimile.

Dans des environnements familiers, cependant, les ressources attentionnelles d'une personne sont, la plupart du temps, alimentées par son propre modèle mental de la situation. En effet, son

---

<sup>91</sup> A. Merritt et J. Klinect, "Defensive Flying for Pilots: An Introduction to Threat and Error Management," The University of Texas Human Factors Research Project: The LOSA Collaborative (Austin, Texas: 2006), p. 16.

<sup>92</sup> M. R. Endsley, « Situation Awareness in Aviation Systems », J. A. Wise, V. D. Hopkin et D. J. Garland, dans *Handbook of Aviation Human Factors* (Boca Raton, FL : Taylor et Francis,, 2010), p. 12-3.

<sup>93</sup> *Ibid.*

expérience antérieure déterminera en tout temps les éléments les plus pertinents. Dans ce mode de traitement axé sur les buts [traduction] : « La SA est influencée par les objectifs et les attentes de l'équipage, qui influent sur la façon dont il dirigera son attention et percevra et interprétera les éléments<sup>94</sup>. » Ce traitement est essentiel à un rendement efficace dans des environnements dynamiques, car il réduit la demande attentionnelle; cependant, il peut aussi engendrer des erreurs : un modèle mental inexact entravera la perception des éléments critiques ou la compréhension de leur importance<sup>95</sup>.

L'évaluation de la situation peut être déclenchée par des indices présents dans l'environnement opérationnel ou par les attentes du décideur face au déroulement de la situation<sup>96</sup>. Pour cette raison, pour assurer une évaluation en temps opportun de la situation, des procédures ou de la formation devraient inciter à concentrer les efforts pour faire ressortir davantage les éléments qui déclencheront une évaluation de la situation ou pour augmenter la probabilité d'une réévaluation<sup>97</sup>.

#### 1.18.8 Liste de surveillance du BST

La Liste de surveillance énumère les principaux enjeux de sécurité qu'il faut s'employer à régler pour rendre le système de transport canadien encore plus sûr.

Les sorties en bout de piste sont l'un des enjeux de la Liste de surveillance 2016. Comme l'illustre cet événement des sorties en bout de piste continuent de se produire aux aéroports canadiens.

Cet enjeu restera sur la Liste de surveillance du BST jusqu'à ce que :

- les pilotes reçoivent des renseignements sur l'état de la piste en temps voulu pour calculer la distance d'atterrissage nécessaire, et ce, peu importe la saison;
- TC exige des RESA appropriées dans les aéroports canadiens afin de réduire les risques en cas de sortie en bout de piste;
- les grands aéroports mettent en place des RESA appropriées ou d'autres systèmes et structures conçus pour arrêter en toute sécurité les aéronefs qui sortent en bout de piste.

La base de données du BST indique que, sur la période de 10 ans allant du 6 juin 2005 au 6 juin 2015, on a compté 80 sorties en bout de piste à l'atterrissage au Canada. Parmi ces événements, 3 ont causé des décès et 20 ont causé des blessures graves. Des 80 cas de sorties en bout de piste, 5<sup>98</sup> mettaient en cause un Boeing 737. De ces 5 événements, aucun n'a causé de décès

---

<sup>94</sup> *Ibid.*, p. 12-7.

<sup>95</sup> *Ibid.*, p. 12-12.

<sup>96</sup> C. D. Wickens et J. G. Hollands, *Engineering Psychology and Human Performance*, 3<sup>e</sup> édition (New Jersey: Prentice Hall, 2000), p. 296.

<sup>97</sup> *Ibid.*, p. 324-330.

<sup>98</sup> Rapports d'enquête aéronautique du BST A08O0035 et A12W0004 et le présent rapport, et événements aéronautiques A07P0340 et A10P0250 du BST.

ou de blessures graves. Le dernier cas de sortie de piste de piste à CYUL, avant l'événement à l'étude, a eu lieu en 2006, après l'atterrissage d'un Learjet 35A sur la piste 06R<sup>99</sup>.

### *1.19 Techniques d'enquête utiles ou efficaces*

Sans objet.

---

<sup>99</sup> Rapport d'enquête aéronautique du BST A06Q0190.

## 2.0 Analyse

### 2.1 Introduction

Les dossiers indiquent que l'aéronef était homologué, équipé et entretenu conformément à la réglementation en vigueur et aux procédures approuvées. On n'a relevé aucune anomalie mécanique sur l'aéronef. Un examen des dispositifs de décélération de l'aéronef a été effectué, et aucune anomalie n'a été relevée.

L'équipage de conduite possédait les licences et les qualifications nécessaires pour effectuer le vol, conformément à la réglementation en vigueur, et rien n'indique que des facteurs physiologiques comme la fatigue aient atténué les capacités de l'équipage de conduite. Par conséquent, la présente analyse portera sur la gestion des menaces opérationnelles auxquelles l'équipage faisait face et sur l'utilisation des dispositifs de décélération disponibles.

### 2.2 Menaces opérationnelles

#### 2.2.1 Généralités

Pour qu'un équipage puisse gérer les menaces opérationnelles de façon judicieuse, il doit les cerner et évaluer leur impact potentiel actuel et à venir avec précision. L'équipage perçoit et évalue les éléments disponibles dans l'environnement conformément au modèle mental qu'il a de la situation.

#### 2.2.2 États de piste attendus

Lorsque l'équipage a planifié l'arrivée à l'Aéroport international Pierre-Elliott-Trudeau de Montréal (CYUL), il prévoyait effectuer une approche à vue sur une piste mouillée. Cette approche était basée sur les renseignements météorologiques fournis par l'information du service automatique d'information de région terminale (ATIS) Lima, qui faisait état d'une visibilité de 15 milles terrestres (sm) dans de légères averses de pluie et d'un plafond de nuages fragmentés à 4500 pieds au-dessus du niveau du sol (AGL) avec présence de cumulus bourgeonnants. Dans de telles conditions météorologiques, et en anticipant la pratique normale de quitter la piste 24L à son extrémité, l'équipage a annoncé une approche à vue, soutenue par le système d'atterrissage aux instruments (ILS) et prévoyait un réglage du freinage automatique à 1 et un braquage des volets à 30°.

Les documents d'orientation disponibles pour aider les équipages dans ces situations associent une piste mouillée à une bonne performance de freinage. Le tableau des distances d'atterrissage et les tableaux d'équivalences des distances d'arrêt contenus dans le manuel d'exploitation (ME) de WestJet précisent que, à moins d'avoir reçu un rapport de freinage (RF) d'un type d'aéronef similaire indiquant un freinage faible ou passable, ou à moins que l'équipage s'attende à ce qu'il y ait plus de  $\frac{1}{8}$  pouce d'eau stagnante sur la piste, les calculs de distance d'atterrissage dans de bonnes conditions de freinage peuvent être utilisés.

Ces procédures s'appuient sur des renseignements qui ne sont pas toujours mis à la disposition de l'équipage. Selon l'information de l'ATIS Lima, qui indiquait de légères averses de pluie,

L'équipage n'avait aucune raison de croire que la piste serait plus que simplement mouillée ou contaminée par de l'eau (soit plus de 3 mm, soit  $\frac{1}{8}$  pouce, d'eau stagnante). Par conséquent, afin d'obtenir le résultat des calculs de distance d'atterrissage du système embarqué de communications, d'adressage et de compte rendu (ACARS), l'équipage a sélectionné GOOD (bon) dans le champ RF. La distance d'atterrissage calculée par l'ACARS avec les volets braqués à 30 ° et le freinage automatique réglé à 1 était de 7784 pieds. Sachant que cette distance comprenait une marge de sécurité de 15 % et que la longueur d'atterrissage disponible était de 9600 pieds, l'équipage n'avait aucune raison de revoir sa décision afin d'utiliser un niveau de freinage automatique supérieur ou de régler les volets à 40 ° pour l'atterrissage.

L'utilisation du rapport de décollage et d'atterrissage (RDA) et des tableaux des distances d'atterrissage aurait fourni à l'équipage de conduite des distances d'atterrissage semblables. Tel qu'indiqué dans le *Manuel d'information aéronautique de Transports Canada* (AIM de TC), une piste mouillée peut produire des coefficients de frottement qui équivaldraient à un coefficient canadien de frottement sur piste (CRFI) de 0,3 sur une piste mal entretenue ou mal drainée. Toutefois, même si l'équipage avait consulté le tableau de distances d'atterrissage recommandées, la distance d'atterrissage indiquée aurait également été bien en deçà de la distance d'atterrissage disponible, même sans l'utilisation de l'inversion de poussée.

### 2.2.3 État réel de la piste

La piste 24L était entretenue selon les normes établies dans les *Normes et pratiques recommandées pour les aérodromes* (TP312) de Transports Canada (TC). L'enlèvement du caoutchouc a eu lieu le 2 juin 2015, soit 3 jours avant l'événement à l'étude. Les essais de frottement effectués le 16 juillet 2015 (soit plus d'un mois après l'événement) montrent que les coefficients de frottement étaient conformes aux normes du document TP312. Il n'y a donc aucune raison de croire que les coefficients de frottement auraient été inférieurs le jour de l'événement.

Quoique les coefficients de frottement aient été conformes aux normes du TP312, il est probable qu'un aquaplanage visqueux s'est produit alors que l'aéronef approchait de l'extrémité de la piste, comme en témoigne l'absence d'indices de décélération après l'application du freinage maximal. Il est normal d'observer de l'accumulation de contaminants de caoutchouc, ainsi que des pertes de texture du revêtement près des 2 zones d'atterrissage d'une piste, même après l'enlèvement du caoutchouc, surtout quand la piste est mouillée. Cela, combiné à la déclivité négative, a réduit les chances d'immobiliser l'aéronef sur la piste.

La piste 24L est une piste rainurée et, à ce titre, comprend des canaux d'évacuation de l'eau, ce qui augmente le coefficient de freinage lorsque la piste est mouillée. Toutefois, selon la Safety Alert for Operators (SAFO) 15009 de la Federal Aviation Administration (FAA), l'expérience a démontré que le freinage des roues sur une piste rainurée est altéré lorsque la piste est très mouillée, auquel cas les exploitants devraient évaluer les conditions d'arrivée de façon plus conservatrice. Si les exploitants n'envisagent pas d'évaluer les conditions d'arrivée de façon plus conservatrice en cas de précipitations abondantes, il y a alors un risque de sortie en bout de piste.

Les déclivités longitudinale et transversale de la piste 24L sont conformes aux normes du document TP312 et rien n'indique que le drainage de la piste était insuffisant. Selon le pluviomètre



de CYUL, les précipitations enregistrées entre 14 h 55 et le moment où l'aéronef a quitté la surface revêtue de la piste à 14 h 58 n'auraient été que de 1,6 mm. Bien que cette quantité semble faible pour une telle période, l'intensité des précipitations était importante et équivalente à une forte averse selon les critères du *Manuel d'observations météorologiques de surface* (MANOBS) d'Environnement Canada. Par conséquent, la piste n'était pas contaminée en soi, mais elle était probablement plus que mouillée avec un aspect luisant. De plus, la quantité d'eau projetée par l'aéronef observée, alors qu'il s'approchait de l'extrémité de la piste, correspond à un certain niveau d'accumulation d'eau.

Les pilotes sont tenus de calculer la distance d'atterrissage nécessaire; pour assurer l'exactitude de leurs calculs, ils ont donc besoin de données exactes et à jour sur l'état de piste, comme la présence de neige, de pluie ou de glace qui peut avoir une incidence sur la distance d'atterrissage. Toutefois, pendant les périodes de pluie, la profondeur de l'eau sur une piste peut changer rapidement; il n'existe aucune procédure formelle pour signaler l'état de piste comme c'est le cas pour d'autres contaminants, comme la neige et la glace. Ainsi, à moins qu'un autre aéronef n'ait déjà atterri et signalé un freinage faible, l'équipage aurait peu d'information pour se faire une idée de la performance de la piste. Comme l'a démontré l'événement à l'étude, les 2 aéronefs qui avaient atterri sur la piste 24L avant le vol 588 (WJA588) de WestJet n'ont eu aucun problème pour quitter la piste conformément aux instructions. Toutefois, ni l'un ni l'autre n'a fourni de rapport de freinage (RF) au contrôleur, et ce dernier ne leur en a pas demandé.

Au cours de la période d'averses de pluie de modérées à fortes, 6 aéronefs ont atterri sur la piste 24R. Aucun d'eux n'a fourni de RF au contrôleur, et ce dernier ne leur en a pas demandé. Ce n'est qu'une dizaine de minutes après l'événement que le contrôleur a commencé à demander aux équipages de fournir des RF afin de transmettre l'information aux prochains aéronefs atterrissant à CYUL.

Le cadre général de présentation des rapports (GRF) pour l'état de la surface des pistes mis en œuvre par la FAA est un concept qui s'appuie sur une grille d'évaluation de l'état de surface de la piste (RCAM). Cette grille utilise certains critères pour évaluer l'état de la surface des pistes et attribuer à celles-ci un code d'état correspondant. On utilise cette nouvelle méthodologie pour évaluer et communiquer les états réels de surface des pistes aux pilotes au moyen d'une terminologie ayant un lien direct avec la performance attendue de l'aéronef. Ces renseignements vont certainement améliorer la capacité des équipages de conduite d'évaluer correctement les conditions d'atterrissage, surtout durant les mois autres que ceux d'hiver. Toutefois, le cadre GRF pour l'état de la surface des pistes n'a pas encore été mis en œuvre au Canada. Par conséquent, s'il n'existe aucune indication particulière sur la façon d'évaluer et de signaler l'état de surface de la piste au cours des mois autres que ceux d'hiver, il y a alors un risque que les équipages ne soient pas en mesure d'effectuer une évaluation appropriée des conditions d'atterrissage.

L'inspection de la piste réalisée environ 18 minutes avant que le WJA588 se pose n'a soulevé aucun problème qui aurait pu nuire à la réalisation d'atterrissages sûrs. Toutefois, l'inspection de la piste a été réalisée avant le début des averses de pluie modérées et fortes. La vidéo de l'inspection de la piste effectuée après l'événement, pendant de légères averses de pluie, montrait une piste mouillée

avec un aspect luisant, sans trace d'accumulation d'eau. Toutefois, cette inspection de la piste a eu lieu 40 minutes après l'événement à l'étude.

#### 2.2.4 Approche et atterrissage dans de fortes pluies

Qu'une averse ou même que de fortes pluies se produisent n'amènera pas nécessairement un équipage à anticiper un mauvais freinage, car on attendrait d'une piste mouillée qu'elle offre une bonne qualité de freinage et on suppose habituellement que le drainage de la piste est approprié. À moins que l'on ne rende compte de flaques d'eau sur la piste, il est peu probable que des pilotes considèrent la pluie ou même de fortes averses comme une menace qui les empêcherait d'immobiliser l'aéronef. Cette supposition est renforcée par l'information contenue dans l'AIM de TC, qui indique ceci : « les pistes bien drainées de la plupart des aéroports canadiens ne permettent pas que l'eau s'accumule en quantité suffisante pour donner lieu à l'aquaplanage<sup>100</sup> ». Ainsi, le plan d'arrivée initial de l'équipage, qui comprenait un freinage automatique réglé à 1 avec inverseurs de poussée réglés à une décélération minimale, était conforme aux directives existantes selon lesquelles une piste mouillée devrait fournir un bon freinage.

Un message d'observation météorologique spéciale d'aérodrome (SPECI) avait été émis à 14 h 51, soit 7 minutes avant l'atterrissage du WJA588, et il faisait état d'une visibilité de 15 milles terrestres (sm) dans une de la pluie modérée. Au même moment, le WJA588 était guidé vers la piste 24L et n'était pas au courant de ce SPECI. Cependant, une fois en phase d'approche, l'équipage s'est rendu compte que les conditions météorologiques étaient pires que prévu; l'équipage a constaté des précipitations abondantes sur le radar météorologique de l'aéronef et a traversé de fortes pluies lors de l'approche finale. Même en constatant que les précipitations s'intensifiaient vers l'aéroport, l'équipage n'a jugé à aucun moment que la piste pourrait être contaminée plutôt que simplement mouillée; par conséquent, l'équipage a continué à s'attendre à de bonnes performances de freinage sur une piste mouillée. Le SPECI a été diffusé avec l'ATIS Mike à 14 h 58. À ce moment-là, l'aéronef se trouvait déjà sur la piste.

Certains renseignements laissent croire que la supposition admise qu'une piste mouillée permet un bon freinage n'atténue peut-être pas adéquatement les risques associés à une piste mouillée. En août 2015, la FAA a publié une SAFO à la suite d'une analyse de performance d'un certain nombre de sorties en bout de piste à l'atterrissage. La SAFO mentionnait que le coefficient de frottement de freinage était considérablement plus faible que prévu pour une piste mouillée. En conséquence, la SAFO a averti les exploitants qu'il peut être nécessaire de prévoir de 30 à 40 % de distance d'arrêt supplémentaire sur une piste mouillée, sans être inondée<sup>101</sup>.

Selon les renseignements contenus dans la SAFO de la FAA, les exploitants devraient évaluer les conditions d'arrivée de façon plus conservatrice dans les cas où des précipitations modérées ou fortes se produisent sur des pistes non rainurées ou non revêtues d'une couche de frottement

<sup>100</sup> Transports Canada, *Manuel d'information aéronautique de Transports Canada* (AIM de TP), TP14371, 2 avril 2015, section AIR 1.6.5.

<sup>101</sup> Federal Aviation Administration (FAA), Safety Alert for Operators (SAFO) 15009, Turbojet Braking Performance on Wet Runways (11 août 2015).

poreuse (PFC) et les cas où de fortes précipitations se produisent sur des pistes rainurées ou à PFC. Si les procédures et les directives n'incitent pas les équipages de conduite à prévoir des conditions de freinage moindres sur une piste mouillée, il y a alors un risque que la distance d'atterrissage et la gestion de l'aéronef ne permettent pas d'atteindre une performance d'arrêt sécuritaire.

### 2.2.5 *Approche, arrondi et point d'atterrissage*

Une approche stabilisée est la base d'un bon atterrissage. Lors de l'événement à l'étude, tous les critères énoncés dans le ME de WestJet pour une approche stabilisée ont été respectés; l'aéronef est malgré tout sorti en bout de piste. Comme le montrent les données recueillies et analysées entre 2003 et 2010, 68 % des sorties en bout de piste à l'atterrissage surviennent après une approche stabilisée<sup>102</sup>.

Un examen des sorties en bout de piste effectué par Boeing a démontré que ces incidents sont généralement dus à plusieurs facteurs. L'un de ces facteurs est la vitesse d'approche cible. Selon les directives du ME de WestJet, la vitesse cible se calcule en ajoutant à la vitesse d'approche de référence  $V_{REF}$  la demie de la composante vent de face constant signalé et les rafales au-dessus du vent constant. La vitesse cible ne doit pas être inférieure à  $V_{REF} + 5$  nœuds et ne doit pas dépasser  $V_{REF} + 20$  nœuds. Une erreur fréquente notée par les pilotes examinateurs de WestJet lors de l'application de cette procédure est l'ajout de la demie du total des vents plutôt que de la composante vent de face.

Avant l'atterrissage, on avait signalé à l'équipage des vents soufflant du 350 °M (degrés magnétiques) à 17 nœuds avec rafales pouvant atteindre 22 nœuds. Cette information n'a pas incité l'équipage à prendre en compte la composante vent arrière pour le calcul de leur vitesse cible. En fait, après réception de l'autorisation d'atterrir, la vitesse cible indiquée sur le tableau de commande de mode (MCP) a été augmentée de 130 à 140 nœuds.

Lors de l'événement à l'étude, l'équipage a calculé une vitesse d'approche cible inexacte et a franchi le seuil de la piste 15 nœuds plus vite que la vitesse recommandée. Combinée à des vents arrière et à un arrondi un peu haut, cette erreur a fait en sorte que l'aéronef s'est posé au-delà de la zone normale d'atterrissage, réduisant ainsi la distance de piste disponible pour s'arrêter.

Toutefois, cet écart n'était pas suffisant pour inciter les membres de l'équipage à envisager une remise des gaz avant de toucher la piste. Il est probable que l'équipage n'avait pas conscience de la distance qui sépare l'aéronef de la zone normale d'atterrissage.

Aucun indice clair ne permet à l'équipage de déterminer la distance à laquelle l'aéronef a atterri au-delà de la zone d'atterrissage, car les aéroports civils canadiens n'ont aucun marqueur de distance restante. Une méthode recommandée pour atténuer la tendance à poursuivre un atterrissage qui a commencé au-delà de la zone d'atterrissage consiste à inclure l'obligation

---

<sup>102</sup> M. Jenkins et R. F. Aaron, Jr., « Reducing Runway Landing Overruns », *AERO, QTR 03* (2012), disponible à l'adresse suivante: [http://www.Boeing.com/commercial/aeromagazine/articles/2012\\_q3/3/](http://www.Boeing.com/commercial/aeromagazine/articles/2012_q3/3/) (dernière consultation le 24 août 2016).

d'indiquer un point précis (p. ex., une voie de circulation ou un repère matériel) au-delà duquel une remise des gaz sera effectuée si l'aéronef n'est pas au sol.

Bien que les procédures normales de WestJet exigent une remise des gaz s'il est impossible d'effectuer un atterrissage dans la zone d'atterrissage, l'équipage n'avait aucune obligation d'avoir un point de repère pour les aider à déterminer si l'aéronef avait ou non atterri dans la zone d'atterrissage. Si les pilotes n'ont pas un point de repère au-delà duquel une remise des gaz devrait être effectuée si l'aéronef n'est pas au sol, il y a alors un risque que l'atterrissage se termine par une sortie en bout de piste.

### 2.3 *Gestion des dispositifs de décélération*

Le pilotage de l'aéronef après le poser des roues démontre que l'équipage n'avait pas constaté que le poser des roues s'était fait plus loin sur la piste que normal et qu'il s'attendait à un bon freinage, même sous une pluie battante. L'équipage a poursuivi le plan prévu qui consistait à utiliser une décélération minimale parce qu'il s'attendait à quitter la piste à son extrémité. L'inversion de poussée a été sélectionnée peu après le poser des roues, mais seul le ralenti inversion a été sélectionné pour la majeure partie de la course à l'atterrissage. Selon les procédures d'utilisation normalisées (SOP) de WestJet, le ralenti inversion peut être utilisé au besoin pour se conformer aux exigences d'atténuation du bruit; dans le cas contraire, il faut employer l'inversion de poussée normale ou maximale en fonction de la performance de freinage requise et des données de performance à l'atterrissage fournies à l'équipage<sup>103</sup>.

Comme en témoignent les simulations techniques menées par Boeing, si l'inversion de poussée maximale avait été utilisée tout au long de la course à l'atterrissage avec les aérofreins utilisés comme ils l'ont été lors de l'événement à l'étude et le freinage automatique réglé à 1, l'aéronef serait demeuré sur la surface revêtue de la piste même en se posant à 1050 pieds au-delà du point d'atterrissage normal situé 1500 pieds du seuil. Lors de l'événement à l'étude, le commandant de bord a sélectionné l'inversion de poussée maximale seulement 25 secondes environ après le poser des roues. Par conséquent, la distance nécessaire pour immobiliser l'aéronef a augmenté.

En outre, le commandant de bord a rentré les aérofreins de l'aéronef à une vitesse supérieure à 80 nœuds contrairement à ce qui est spécifié dans les SOP de WestJet, et ils n'ont pas été redéployés pendant la course à l'atterrissage. Cela a réduit la charge normale sur le train d'atterrissage ainsi que la traînée aérodynamique. Par conséquent, le coefficient de décélération a diminué, ce qui a augmenté la distance d'arrêt.

Les résultats des simulations techniques menées par Boeing montrent l'importance des aérofreins et de leur rôle dans l'arrêt de l'avion alors que l'état de piste se détériore. Selon les données de l'enregistreur de données de vol (FDR), la pression de freinage commandée par l'équipage est restée plus ou moins aux niveaux commandés par le freinage automatique une fois celui-ci désarmé; toutefois, la décélération a diminué de moitié. Selon Boeing, cela peut être principalement

---

<sup>103</sup> WestJet, *Flight Operations Manual – Boeing 737NG*, volume 1, révision 026 (13 février 2015), article 4, p. 99.

attribuable à la rentrée des aérofreins. Toutefois, lors de l'événement à l'étude, même si les aérofreins avaient été laissés déployés tout au long de la course à l'atterrissage, l'aéronef serait malgré tout sorti en bout de piste à cause du réglage sélectionné de l'inversion de poussée.

Selon le ME de WestJet,

[traduction]

Si le circuit de freinage automatique se désactive, les pilotes doivent immédiatement appliquer le freinage aux pieds approprié en fonction de la longueur de piste restante. Les pilotes ne doivent pas désarmer intentionnellement le freinage automatique tant que la distance d'atterrissage n'est pas assurée ou tant que le freinage aux pieds maximal est requis<sup>104</sup>.

Lors de l'événement à l'étude, le pilote aux commandes (PF) a volontairement désarmé le freinage automatique en rentrant les déporteurs à 103 nœuds. Aucun freinage aux pieds n'a été engagé pendant les 16 premières secondes qui ont suivi le poser des roues. Par conséquent, il est raisonnable de croire que le PF a jugé qu'il restait une distance de piste suffisante après avoir rentré les déporteurs, en fonction de son observation de l'état de piste.

La piste 24L n'est pas munie de marqueurs de distance restante ou de feux d'axe de piste, et ces éléments ne sont pas requis. Toutefois, de tels marqueurs ou de tels feux auraient pu fournir des indices à l'équipage alors qu'il était à 3000 pieds et à 1000 pieds de l'extrémité de la piste. Cela aurait pu inciter le PF à appliquer l'inversion de poussée maximale ainsi que le freinage maximal plus tôt ou à redéployer les aérofreins. Si les équipages n'ont aucun indice clair pour leur indiquer la distance restante par rapport à l'extrémité de la piste, il y a alors un risque de ne pas utiliser les dispositifs de décélération en temps voulu pour empêcher une sortie en bout de piste.

## 2.4 Conclusion

Comme l'a démontré l'examen que Boeing a effectué sur les sorties en bout de piste, de tels incidents sont généralement dus à plusieurs facteurs. Une vitesse élevée, des vents arrière, un atterrissage long et l'utilisation tardive des dispositifs de décélération sont les facteurs qui ont contribué à l'événement à l'étude. Heureusement, l'aire de sécurité d'extrémité de piste (RESA) a permis à l'aéronef de ralentir de manière contrôlée; l'aéronef n'a ainsi subi aucun dommage et il n'y a eu aucun blessé. Cependant, les pistes de code 4 au Canada ne sont pas toutes pourvues d'une RESA de 300 m ou d'un autre moyen d'immobilisation des aéronefs offrant un niveau de sécurité équivalent. Par conséquent, si les pistes de code 4 ne sont pas pourvues d'une RESA de 300 m ou d'un autre moyen d'immobilisation des aéronefs offrant un niveau de sécurité équivalent, il y a alors un risque de blessures pour les occupants en cas de sortie en bout de piste.

Les pratiques exemplaires recommandées pour prévenir les sorties en bout de piste comprennent un poser des roues dans la zone d'atterrissage et l'utilisation optimale des dispositifs de décélération dès le début de la course à l'atterrissage. Cela est particulièrement vrai pour

---

<sup>104</sup> *Ibid.*, section 5, p. 41.

l'inversion de poussée, qui est plus efficace à des vitesses élevées. Comme l'a montré l'événement à l'étude, l'instruction du contrôleur de quitter la piste à son extrémité a contribué à l'utilisation minimale des dispositifs de décélération au début de la course à l'atterrissage, car l'équipage tentait d'accélérer son arrivée à l'extrémité de la piste 24L pour en sortir.

Les aéronefs qui atterrissent sur la piste 24L à CYUL reçoivent généralement l'instruction de quitter la piste à son extrémité pour se rendre à l'aérogare. Cela allège la circulation générale en laissant l'unique voie de circulation libre pour les aéronefs en partance. En pareilles circonstances, la sécurité et les pratiques exemplaires pour prévenir les sorties en bout de piste dictent l'usage optimal des dispositifs de décélération disponibles par les équipages de conduite, puis d'avancer jusqu'au point de sortie à une vitesse de roulage normale.

Le contrôle des données de vol effectué par WestJet après l'événement à l'étude laisse croire qu'une utilisation non standard des dispositifs de décélération est plus répandue sur les pistes où un aéronef doit généralement quitter la piste à son extrémité. Ces données confirment que, dans ces situations, les pilotes pourraient être portés à maintenir la vitesse et à ne ralentir qu'à l'extrémité de la piste plutôt que de décélérer normalement en utilisant rapidement tous les dispositifs de décélération disponibles, puis en roulant jusqu'à l'extrémité de la piste. Si les pilotes limitent l'utilisation des dispositifs de décélération pour se conformer à une exigence réelle ou perçue dans le but d'arriver le plus rapidement possible au point de sortie à l'extrémité d'une piste, il y a alors un risque que l'atterrissage se termine par une sortie en bout de piste.

## 3.0 *Faits établis*

### 3.1 *Faits établis quant aux causes et aux facteurs contributifs*

1. Le fait qu'il avait constaté que les précipitations s'intensifiaient à l'aéroport n'a pas incité l'équipage à s'attendre à ce que la piste puisse être contaminée plutôt que simplement mouillée et, par conséquent, l'équipage a continué à s'attendre à de bonnes performances de freinage sur une piste mouillée.
2. L'équipage a calculé une vitesse d'approche cible inexacte et a franchi le seuil de la piste 15 nœuds plus vite que la vitesse recommandée. Combinée à des vents arrière et à un arrondi un peu haut, cette erreur a fait en sorte que l'aéronef s'est posé au-delà de la zone normale d'atterrissage, réduisant ainsi la distance de piste disponible pour s'arrêter.
3. Le commandant de bord n'a sélectionné l'inversion de poussée maximale que 25 secondes environ après le poser des roues. Par conséquent, la distance nécessaire pour immobiliser l'aéronef a augmenté.
4. Le commandant de bord a rentré les aérofreins de l'aéronef à une vitesse supérieure à 80 nœuds, contrairement à ce qui est spécifié dans les procédures d'utilisation normalisées de WestJet, et les aérofreins n'ont pas été redéployés pendant la course à l'atterrissage. Cela a réduit la charge normale sur le train d'atterrissage ainsi que la traînée aérodynamique. Par conséquent, le coefficient de décélération a diminué, ce qui a augmenté la distance d'arrêt.
5. L'instruction du contrôleur de quitter la piste à son extrémité a contribué à l'utilisation minimale des dispositifs de décélération au début de la course à l'atterrissage, car l'équipage tentait d'accélérer son arrivée à l'extrémité de la piste 24L pour en sortir.
6. Il est probable qu'un aquaplanage visqueux se soit produit alors que l'aéronef approchait de l'extrémité de la piste, comme en témoigne l'absence d'indices de décélération après l'application du freinage maximal. Cet effet, combiné à la déclivité négative, a réduit les chances d'immobiliser l'aéronef sur la piste.

### 3.2 *Faits établis quant aux risques*

1. Si les exploitants n'envisagent pas d'évaluer les conditions d'arrivée de façon plus conservatrice en cas de précipitations abondantes, il y a alors un risque de sortie en bout de piste.
2. S'il n'existe aucune indication particulière sur la façon d'évaluer et de signaler l'état de surface de la piste au cours des mois autres que ceux d'hiver, il y a alors un risque que les équipages ne soient pas en mesure d'effectuer une évaluation appropriée des conditions d'atterrissage.
3. Si les procédures et les directives n'incitent pas les équipages de conduite à prévoir des conditions de freinage moindres sur une piste mouillée, il y a alors un risque que la distance

d'atterrissage et la gestion de l'aéronef ne permettent pas d'atteindre une performance d'arrêt sécuritaire.

4. Si les pilotes n'ont pas un point de repère au-delà duquel une remise des gaz devrait être effectuée si l'aéronef n'est pas au sol, il y a alors un risque que l'atterrissage se termine par une sortie en bout de piste.
5. Si les équipages n'ont aucun indice clair pour leur indiquer la distance restante par rapport à l'extrémité de la piste, il y a alors un risque de ne pas utiliser les dispositifs de décélération en temps voulu pour empêcher une sortie en bout de piste.
6. Si les pilotes limitent l'utilisation des dispositifs de décélération pour se conformer à une exigence réelle ou perçue d'arriver plus rapidement possible au point de sortie à l'extrémité d'une piste, il y a alors un risque que l'atterrissage se termine par une sortie en bout de piste.
7. Si les pistes de code 4 ne sont pas pourvues d'une aire de sécurité d'extrémité de piste de 300 m ou d'un autre moyen d'immobilisation des aéronefs offrant un niveau de sécurité équivalent, il y a alors un risque de blessures pour les occupants en cas de sortie en bout de piste.

### 3.3 *Autres faits établis*

1. Le plan d'arrivée initial de l'équipage, qui comprenait un freinage automatique réglé à 1 avec inverseurs de poussée réglés à une décélération minimale, était conforme aux directives existantes selon lesquelles une piste mouillée devrait fournir un bon freinage.
2. Le pilote aux commandes a volontairement désarmé le freinage automatique en rentrant les déporteurs à 103 nœuds. Aucun freinage aux pieds n'a été engagé pendant les 16 premières secondes qui ont suivi le poser des roues. Par conséquent, il est raisonnable de croire que le pilote aux commandes a jugé qu'il restait une distance de piste suffisante après avoir rentré les déporteurs, en fonction de son observation de l'état de piste.



## 4.0 Mesures de sécurité

### 4.1 Mesures de sécurité prises

#### 4.1.1 WestJet

Après l'événement à l'étude, le pilote en chef de WestJet a fait le bilan avec l'équipage de conduite, et tous les pilotes en formation ont reçu un exposé sur cet incident. L'exposé a également fait référence à la rentrée des aérofreins à une vitesse supérieure à 80 nœuds.

Le programme de formation au sol annuel sur la sécurité en vol inclut désormais les sujets suivants :

- caractéristiques des sorties en bout de piste;
- examen de l'incident du vol WestJet 588;
- statistiques sur la rentrée précoce des aérofreins;
- Safety Alert for Operators 15009 de la Federal Aviation Administration;
- vidéo du National Transportation Safety Board : « Procedural Compliance » (Conformité aux procédures);
- vidéo de Boeing Embraer – No Landing is Routine (Aucun atterrissage n'est un atterrissage ordinaire);
- normalisation des écarts.

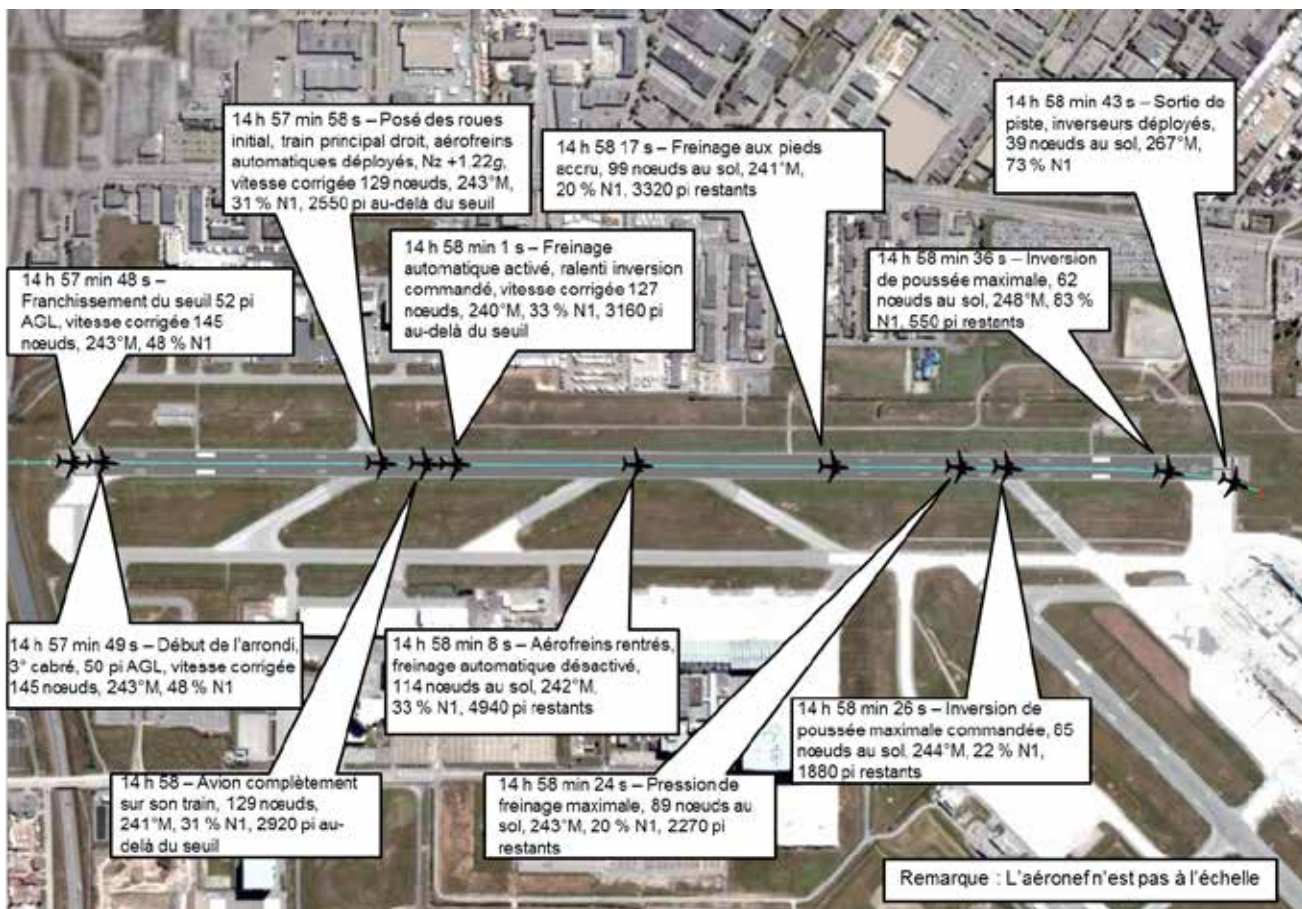
Au cours de la formation au pilotage, la rentrée des aérofreins à une vitesse supérieure à 80 nœuds et les performances de freinage sur piste mouillée sont abordées. Les séances d'entraînement périodique sur simulateur comprennent maintenant des atterrissages sur piste mouillée par vents traversiers.

*Le présent rapport conclut l'enquête du Bureau de la sécurité des transports sur cet événement. Le Bureau a autorisé la publication de ce rapport le 29 mars 2017. Le rapport a été officiellement publié le 16 mai 2017.*

*Visitez le site Web du Bureau de la sécurité des transports ([www.bst.gc.ca](http://www.bst.gc.ca)) pour obtenir de plus amples renseignements sur le BST, ses services et ses produits. Vous y trouverez également la Liste de surveillance, qui énumère les problèmes de sécurité dans les transports qui posent les plus grands risques pour les Canadiens. Dans chaque cas, le BST a constaté que les mesures prises à ce jour sont inadéquates, et que le secteur et les organismes de réglementation doivent adopter d'autres mesures concrètes pour éliminer ces risques.*

## Annexes

### Annexe A – Déroulement des événements du vol WestJet 588



Source : Google Earth, avec annotations du BST. Remarque : Les heures indiquées sur cette figure sont exprimées en heure avancée de l'Est (temps universel coordonné moins 4 heures).

Abréviation	Sens
AGL	au-dessus du sol
g	force gravitationnelle
M	magnétique (degré)
N1	tours par minute du compresseur basse pression
Nz	accélération normale
pi	pieds

# Annexe B – Tableaux de distances d'atterrissage de WestJet

**Landing Distances - Dry Runway**

**Flaps 15  
Brakes with Antiskid and Speedbrakes (Auto or Manual)**

BRAKING CONFIG	Landing Distance and Adjustment (FT)										
	REFERENCE DISTANCE	WEIGHT ADJUSTMENT	ALTITUDE ADJ	WIND ADJ PER 10 KTS		SLOPE ADJ PER 1 %		TEMP ADJ PER 10°C		VREF ADJ	
	PER 10,000 LB ABOVE/BELOW 110,000 LB	PER 10,000 LB ABOVE/BELOW 110,000 LB	PER 1000 FT ABOVE SEA LEVEL	HEAD WIND	TAIL WIND	DOWN HILL	UP HILL	ABV ISA	BLW ISA	PER 10KTS ABOVE VREF 15	
MAX AUTO	4364	224/-201	81	-150	495	0	0	81	-75	380	
AUTOBRAKE 3	5756	362/-357	132	-242	817	0	0	132	-127	627	
AUTOBRAKE 2	7147	518/-512	190	-316	1133	81	-92	190	-184	644	
AUTOBRAKE 1	7826	604/-598	230	-374	1323	190	-224	213	-207	604	

Reference distance is for sea level, standard day, no wind or slope and two engine detent reverse thrust plus a 15% margin of safety.  
Distance is actual distance from 50 ft above runway threshold to stop, and includes 1500 ft of air distance.  
Landing distance corrections are all in feet.  
Assumes VREF 15 approach speed.

**Flaps 30  
Brakes with Antiskid and Speedbrakes (Auto or Manual)**

BRAKING CONFIG	Landing Distance and Adjustment (FT)										
	REFERENCE DISTANCE	WEIGHT ADJUSTMENT	ALTITUDE ADJ	WIND ADJ PER 10 KTS		SLOPE ADJ PER 1 %		TEMP ADJ PER 10°C		VREF ADJ	
	PER 10,000 LB ABOVE/BELOW 110,000 LB	PER 10,000 LB ABOVE/BELOW 110,000 LB	PER 1000 FT ABOVE SEA LEVEL	HEAD WIND	TAIL WIND	DOWN HILL	UP HILL	ABV ISA	BLW ISA	PER 10KTS ABOVE VREF 30	
MAX AUTO	4175	207/-201	81	-127	477	0	0	81	-75	362	
AUTOBRAKE 3	5440	328/-322	115	-224	794	0	0	115	-127	587	
AUTOBRAKE 2	6733	466/-460	173	-316	1081	81	-109	173	-167	569	
AUTOBRAKE 1	7354	552/-546	213	-357	1265	190	-184	190	-184	552	

Reference distance is for sea level, standard day, no wind or slope and two engine detent reverse thrust plus a 15% margin of safety.  
Distance is actual distance from 50 ft above runway threshold to stop, and includes 1500 ft of air distance.  
Landing distance corrections are all in feet.  
Assumes VREF 30 approach speed.

**Flaps 40  
Brakes with Antiskid and Speedbrakes (Auto or Manual)**

BRAKING CONFIG	Landing Distance and Adjustment (FT)										
	REFERENCE DISTANCE	WEIGHT ADJUSTMENT	ALTITUDE ADJ	WIND ADJ PER 10 KTS		SLOPE ADJ PER 1 %		TEMP ADJ PER 10°C		VREF ADJ	
	PER 10,000 LB ABOVE/BELOW 110,000 LB	PER 10,000 LB ABOVE/BELOW 110,000 LB	PER 1000 FT ABOVE SEA LEVEL	HEAD WIND	TAIL WIND	DOWN HILL	UP HILL	ABV ISA	BLW ISA	PER 10KTS ABOVE VREF 40	
MAX AUTO	4083	190/-184	81	-127	477	0	0	81	-75	362	
AUTOBRAKE 3	5307	311/-305	115	-224	776	0	0	115	-109	569	
AUTOBRAKE 2	6567	449/-443	173	-299	1081	81	-109	155	-150	552	
AUTOBRAKE 1	7170	535/-512	213	-357	1248	190	-184	173	-167	529	

Reference distance is for sea level, standard day, no wind or slope and two engine detent reverse thrust plus a 15% margin of safety.  
Distance is actual distance from 50 ft above runway threshold to stop, and includes 1500 ft of air distance.  
Landing distance corrections are all in feet.  
Assumes VREF 40 approach speed.

This page has been printed from the electronic version of the Quick Reference Handbook and is not considered a controlled copy.

## Annexe C – Tableau de calcul des distances d’atterrissage de WestJet

WestJet  
Performance  
General

**WESTJET**  
737 Flight Operations Manual

<b>Performance</b>	<b>Section 10</b>
<b>General</b>	

### Landing Distance Calculation Flow Chart

**The following rules must be used in conjunction with the flow chart;**

- For conditions to be non active there cannot have been precipitation in any form since the BAR/RSC/CRFI report was issued. Precipitation in any form constitutes an active condition.
- In active conditions, the Captain shall be satisfied that the landing calculations are based on valid conditions or landing is prohibited.
- Only Braking Actions Reports from similar type jet aircraft can be considered valid.
- CRFI reports greater than one hour old are invalid. Use the latest BAR/RSC report.
- If a valid CRFI report is available use the CRFI value to modify the latest, most restrictive, BAR/RSC braking value as indicated:

CRFI	BAR/RSC – VALUE	USE
0.3 – 0.25	GOOD	MEDIUM BRAKING
0.3 – 0.25	MEDIUM	MEDIUM BRAKING
< 0.25	GOOD	MEDIUM BRAKING
< 0.25	MEDIUM	POOR BRAKING

1 Choose one:

◆ There **has** been an aircraft BAR after the RSC was taken:

▶▶ Go to step 2

◆ There **has not** been an aircraft BAR after the RSC was taken:

- Obtain the latest RSC report.
- Determine the appropriate braking action (Good, Medium or Poor) from the Runway Condition Equivalency Table.
- If available, use a valid CRFI report to modify the braking action value.
- Use the resulting braking action value to calculate the required landing distance.

▶▶ Go to step 3

2 Choose one:

◆ **Active Conditions**

- Obtain the latest RSC report and/or aircraft BAR.
- Determine the appropriate braking action (Good, Medium or Poor) from the Runway Condition Equivalency Table.
- Compare the BAR value with the value determined from the Runway Condition Equivalency Table.
- If available, use a valid CRFI report to modify the most restrictive braking action value.
- Use the resulting braking action value to calculate the required landing distance.

▶▶ Go to step 3

◆ **Non Active Conditions**

- Use the BAR to calculate the required landing distance (CRFI is not used as a modifier).

▶▶ Go to step 3

3 Choose one:

◆ Acceptable data is obtained

Landing may be conducted using the acceptable data and associated autobrake selection.



◆ Acceptable data is not obtained

**Landing prohibited. Do Not Land.**



This page has been printed from the electronic version of the Quick Reference Handbook and is not considered a reprinted copy.

## Annexe D – Tableau d'équivalence du rapport de freinage et de l'état de piste de WestJet

WestJet  
Performance  
General

**WESTJET**  
737 Flight Operations Manual

### Runway Condition and Braking Action Report Equivalency Table

Pilots may use the Runway Condition and Braking Action Report Equivalency Table below to assist in determining an associated braking level with the reported conditions. This Equivalency Table can be especially helpful when the only reported information is the Runway Surface Condition Report. When multiple sources of runway conditions are provided conflicts between the reports are possible (i.e. runway is covered with a trace of Dry Snow, which would be the equivalent of GOOD but the last Braking Action Report was MEDIUM). When this occurs the most restrictive report will be used to determine the braking intensity.

**Note:** This is advisory information only and does not include all possible variations; pilots must use actual conditions to determine the suitability for each runway.

Braking Action Report PIREPs		Associated Runway Surface Condition
Term	Definition	
Dry		<ul style="list-style-type: none"> <li>Bare and dry</li> </ul>
Good	Braking deceleration is normal for the wheel braking effort applied. Directional control is normal.	<ul style="list-style-type: none"> <li>Frost</li> <li>Trace of dry or wet snow</li> <li>Water/Slush depth less than 1/8"</li> </ul>
Good to Medium	Braking deceleration and controllability is between Good and Medium.	<ul style="list-style-type: none"> <li>Compacted snow at or below 15°C</li> </ul>
Medium	Braking deceleration is noticeably reduced for the wheel braking effort applied. Directional control may be slightly reduced.	<ul style="list-style-type: none"> <li>Wet runway with a "slippery when wet" report</li> <li>Dry or wet snow greater than trace; below -3°C</li> <li>Compacted snow above -15°C</li> </ul>
Medium to Poor	Braking deceleration and controllability is between Medium and Poor. Potential for hydroplaning exists.	<ul style="list-style-type: none"> <li>Dry or wet snow greater than trace; at or above -3°C</li> <li>Water/slush 1/8" or greater</li> </ul>
Poor	Braking deceleration is significantly reduced for the wheel braking effort applied. Directional control may be significantly reduced.	<ul style="list-style-type: none"> <li>Ice (not melting)</li> </ul>
Nil	Braking deceleration is minimal to non-existent for the wheel braking effort applied. Directional control may be uncertain.	<ul style="list-style-type: none"> <li>Ice melting</li> </ul>

Where a Braking Report uses the term FAIR, it may be used interchangeably with the term MEDIUM. The terms GOOD to MEDIUM and MEDIUM to POOR represent an intermediate level of braking action between the defined terms. It does not refer to a braking action that varies along the length of the runway. When the Runway Condition and Braking Action Report Equivalency Table is used as the only source to determine braking action, the more restrictive value of the intermediate level shall be used for the ACARS or TLR landing distance calculation (GOOD to MEDIUM shall = MEDIUM and MEDIUM to POOR shall = POOR). If subsequent to the RSC report being taken, a similar type jet aircraft gives a Braking Action Report (GOOD or MEDIUM), that is equal to or greater than the better value of the intermediate level, the better value in the intermediate level may, at the Captain's discretion, be used for the landing distance calculation (GOOD to MEDIUM may = GOOD and MEDIUM to POOR may = MEDIUM).

This page has been printed from the electronic version of the Quick Reference Handbook and is not considered a controlled copy.

PI-General.10.6

Revision: 1 - 14NOV13

## Annexe E – Distances d'atterrissage recommandées selon le coefficient canadien de frottement sur piste (sans inversion de poussée)

Tableau 1  
CRFI – Distances d'atterrissage recommandées (sans effet de disque ni inversion de poussée)

CRFI donné														
Distance d'atterrissage (pieds) Piste dégagée et sèche	0,60	0,55	0,50	0,45	0,40	0,35	0,30	0,27	0,25	0,22	0,20	0,18	Longueur de piste d'atterrissage (pieds) Piste dégagée et sèche	Longueur de piste d'atterrissage (pieds) Piste dégagée et sèche
Non pondérée	Distances d'atterrissage recommandées (sans effet de disque/inversion de poussée)												Pondérée à 60 %	Pondérée à 70 %
1 800	3 120	3 200	3 300	3 410	3 540	3 700	3 900	4 040	4 150	4 330	4 470	4 620	3 000	2 571
2 000	3 480	3 580	3 690	3 830	3 980	4 170	4 410	4 570	4 700	4 910	5 070	5 250	3 333	2 857
2 200	3 720	3 830	3 960	4 110	4 280	4 500	4 750	4 940	5 080	5 310	5 490	5 700	3 667	3 143
2 400	4 100	4 230	4 370	4 540	4 740	4 980	5 260	5 470	5 620	5 880	6 080	6 300	4 000	3 429
2 600	4 450	4 590	4 750	4 940	5 160	5 420	5 740	5 960	6 130	6 410	6 630	6 870	4 333	3 714
2 800	4 760	4 910	5 090	5 290	5 530	5 810	6 150	6 390	6 570	6 880	7 110	7 360	4 667	4 000
3 000	5 070	5 240	5 430	5 650	5 910	6 220	6 590	6 860	7 060	7 390	7 640	7 920	5 000	4 286
3 200	5 450	5 630	5 840	6 090	6 370	6 720	7 130	7 420	7 640	8 010	8 290	8 600	5 333	4 571
3 400	5 740	5 940	6 170	6 430	6 740	7 110	7 550	7 870	8 100	8 500	8 800	9 130	5 667	4 857
3 600	6 050	6 260	6 500	6 780	7 120	7 510	7 990	8 330	8 580	9 000	9 320	9 680	6 000	5 143
3 800	6 340	6 570	6 830	7 130	7 480	7 900	8 410	8 770	9 040	9 490	9 840	10 220	6 333	5 429
4 000	6 550	6 780	7 050	7 370	7 730	8 170	8 700	9 080	9 360	9 830	10 180	10 580	6 667	5 714

Source : Transports Canada, TP14371, *Manuel d'information aéronautique de Transports Canada* (AIM de TC), 2 avril 2015, p. 458, avec annotations du BST

## Annexe F – Abréviations et acronymes

A/T	commande automatique de poussée
ACARS	système embarqué de communications, d'adressage et de compte rendu
AGL	au-dessus du sol
AIM de TC	<i>Manuel d'information aéronautique</i> de Transports Canada
APM	Avis de proposition de modification
ASAC	Alerte à la sécurité de l'Aviation civile
ASTM	American Society for Testing and Materials
ATIS	service automatique d'information de région terminale
ATPL	licence de pilote de ligne
ATSB	Australian Transport Safety Bureau
CI	circulaire d'information
CRFI	coefficient canadien de frottement sur piste
CVR	enregistreur de conversations de poste de pilotage
CYEG	aéroport international d'Edmonton (Alberta)
CYUL	Aéroport international Pierre-Elliott-Trudeau de Montréal (Québec)
CYVR	aéroport international de Vancouver (Colombie-Britannique).
CYYC	aéroport international de Calgary (Alberta)
CYYZ	aéroport international Lester B. Pearson de Toronto (Ontario)
DFDR	enregistreur numérique de données de vol
FAA	<i>Federal Aviation Administration (États-Unis)</i>
FDR	enregistreur de données de vol
FSF	Flight Safety Foundation
FTF	Friction Task Force
GRF	Cadre général de présentation des rapports
IFR	règles de vol aux instruments
ILS	système d'atterrissage aux instruments

M	degré magnétique
MANOBS	<i>Manuel d'observations météorologiques de surface</i>
MCP	tableau de commande de mode
ME	<i>manuel d'exploitation</i>
METAR	message d'observation météorologique régulière pour l'aviation
nm	mille marin
NOTAM	avis aux aviateurs
OACI	Organisation de l'aviation civile internationale
PF	pilote aux commandes
PFA	cendres volantes
PFC	couche de frottement poreuse
PNF	pilote qui n'est pas aux commandes
PPC	contrôle de compétence pilote
PQC	béton de revêtement
QRH	manuel de référence rapide
RAC	<i>Règlement de l'aviation canadien</i>
RCAM	grille d'évaluation de l'état de surface de la piste
RDA	rapport de décollage et d'atterrissage
RESA	aire de sécurité d'extrémité de piste
RF	rapport de freinage
SA	conscience de la situation
SAFO	Safety Alert for Operators
SARSYS SFT	Scandinavian Airport and Road Systems surface friction test
SGS	système de gestion de la sécurité
sm	mille terrestre
SLIA	service de sauvetage et lutte contre les incendies d'aéronefs
SOP	procédures d'utilisation normalisées



SPECI	message d'observation météorologique spéciale d'aérodrome
TC	Transports Canada
TP 312	<i>Normes et pratiques recommandées pour les aérodromes</i>
TEM	gestion des menaces et des erreurs
V	vrai (degrés)
V <sub>REF</sub>	vitesse de référence d'atterrissage