



**Comité des utilisations pacifiques
de l'espace extra-atmosphérique**

**Renseignements fournis conformément à la Convention
sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace
extra-atmosphérique**

**Note verbale datée du 1^{er} juin 2021, adressée au Secrétaire général
par la Mission permanente du Canada auprès de l'Organisation
des Nations Unies à Vienne**

La Mission permanente du Canada auprès de l'Organisation des Nations Unies à Vienne a l'honneur de communiquer, conformément à l'article IV de la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique (résolution [3235 \(XXIX\)](#) de l'Assemblée générale, annexe), les renseignements techniques demandés concernant les objets spatiaux canadiens LEO 1, ESAIL, GHGSat-C1, DESCENT et GHGSat-C2 (voir annexe)¹.

¹ Les données sur les objets spatiaux référencés dans l'annexe ont été inscrites au Registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique le 17 juin 2021.



Annexe

Données relatives à l'immatriculation d'objets spatiaux lancés par le Canada*

LEO 1

Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2018-004C
Nom de l'objet spatial	LEO 1
État d'immatriculation	Canada
Autres États de lancement	Inde
Indicatif national/numéro d'immatriculation	43113U 18004C
Date et territoire ou lieu de lancement	12 janvier 2018 à 3 h 59 mn 0 s UTC ; Centre spatial Satish-Dhawan (SDSC), Sriharikota (Inde)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	105,1 minutes
Inclinaison d'orbite	99,5 degrés
Apogée (rayon)	1 003,8 kilomètres
Périgée (rayon)	996,4 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Télécommunications

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au Registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Telesat
Site Web	www.telesat.com
Lanceur	PSLV

ESAIL

Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2020-061B
Nom de l'objet spatial	ESAIL (exactView-10, EV10)
État d'immatriculation	Canada
Autres États de lancement	France Agence spatiale européenne (ESA)

* Ces renseignements ont été communiqués au moyen du formulaire établi conformément à la résolution 62/101 de l'Assemblée générale ; leur présentation a été modifiée par le Secrétariat.

Date et territoire ou lieu de lancement	3 septembre 2020 à 1 h 51 mn 10 s UTC ; Centre spatial guyanais (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	94,6 minutes
Inclinaison d'orbite	97,4659 degrés
Apogée (rayon)	6 895,10 kilomètres
Périgée (rayon)	6 895,10 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Collecte de données sur la circulation des navires à l'échelle mondiale à l'aide de très hautes fréquences (VHF) pour le système d'identification automatique (AIS), les messages propres aux applications, le système d'échange de données VHF et des appareils radio maritimes autonomes
Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au Registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique	
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	exactEarth
Site Web	www.exactearth.com
Lanceur	VEGA (lancement VV16 d'Arianespace)
Autres renseignements	Fabriqué par LuxSpace (Luxembourg) dans le cadre d'un contrat entre l'ESA et exactEarth (Canada)

GHGSat-C1

Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2020-061G
Nom de l'objet spatial	GHGSat-C1
État d'immatriculation	Canada
Autres États de lancement	France ESA
Date et territoire ou lieu de lancement	3 septembre 2020 à 1 h 51 mn 10 s UTC ; Centre spatial guyanais (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison d'orbite	97,5 degrés
Apogée	523 kilomètres
Périgée	504 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Mesure des émissions de gaz à effet de serre sur des sites déterminés

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au Registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	GHGSat
Site Web	www.ghgsat.com
Lanceur	VEGA (lancement VV16 d'Arianespace)

DESCENT

Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1998-067RX
Nom de l'objet spatial	DESCENT
État d'immatriculation	Canada
Autres États de lancement	États-Unis d'Amérique
Date et territoire ou lieu de lancement	3 octobre 2020 à 1 h 16 mn 14 s UTC ; Mid-Atlantic Regional Spaceport, aire de lancement 0, île de Wallops, Virginie (États-Unis)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,84 minutes
Inclinaison d'orbite	51,64 degrés
Apogée	416 kilomètres
Périgée	411 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	La mission DESCENT fera la démonstration de la capacité de désorbitation d'un engin spatial à l'aide d'un filin électrodynamique. La mission se compose de deux CubeSats 1U reliés par un filin de 100 mètres de long. Une fois dans l'espace, les deux satellites se sépareront afin d'accélérer la désorbitation.

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au Registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	George Zhu, York University, Toronto, Ontario (Canada)
Lanceur	Cygnus 14

GHGSat-C2

Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Nom de l'objet spatial	GHGSat-C2
État d'immatriculation	Canada
Autres États de lancement	États-Unis

Date et territoire ou lieu de lancement	12 janvier 2021 à 15 h 0 mn 0 s UTC ; aire de lancement 40, base de lancement de Cap Canaveral, Floride (États-Unis)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison d'orbite	97,501 degrés
Apogée	531,477 kilomètres
Périgée	523,150 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Mesure des émissions de gaz à effet de serre sur des sites déterminés

Renseignements supplémentaires communiqués volontairement en vue de leur inscription au Registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	GHGSat
Site Web	www.ghgsat.com
Lanceur	Falcon 9 de SpaceX (mission Transporter-1)
