

**Secrétariat**

Distr. générale
31 juillet 2025
Français
Original : anglais

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

Note verbale datée du 8 janvier 2025, adressée au Secrétaire général par la Mission permanente du Japon auprès de l'Organisation des Nations Unies à Vienne

La Mission permanente du Japon 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), des renseignements concernant des objets spatiaux nouveaux et précédemment immatriculés (voir annexes I et II)¹.

¹ Les données sur les objets spatiaux référencés dans les annexes ont été inscrites au Registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique le 24 janvier 2025.



Annexe I

Renseignements relatifs à l'immatriculation d'objets spatiaux lancés par le Japon*

SpaceTuna1

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	1998-067UP
Nom de l'objet spatial	SpaceTuna1
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	États-Unis d'Amérique
Date et territoire ou lieu de lancement	2 décembre 2022 UTC ; Station spatiale internationale (ISS)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	90 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	420 kilomètres
Périgée	420 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Mesure des caractéristiques de réflexion de base des feuilles de matériau rétro réfléchissant montées sur le satellite en les irradiant avec un laser depuis le sol Suivi de l'orbite par des télescopes terrestres grâce à l'observation de diodes électroluminescentes (DEL) bleues pulsées à bord du satellite
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	13 mai 2023 UTC

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	Université de Kindai
Site Web	https://www.kindai.ac.jp/news-pr/news-release/2022/04/035643.html
Autres renseignements	L'objet spatial a été lancé le 7 novembre 2022 UTC par une fusée Antares et transporté jusqu'à l'ISS par la mission Cygnus NG-18 (véhicule de transport de fret). La date de lancement est la date de déploiement depuis l'ISS et le territoire ou le lieu de lancement est le lieu de déploiement. On estime que le vaisseau spatial est rentré dans l'atmosphère et qu'il a été perdu le 13 mai 2023 (UTC).

* 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.

HSKSAT

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	1998-067UZ
Nom de l'objet spatial	HSKSAT
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	6 janvier 2023 à 9 h 32 UTC ; ISS
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,43 minutes
Inclinaison	51,64 degrés
Apogée	415 kilomètres
Périgée	416 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Prendre des images de la surface de la Terre à l'aide d'un appareil photo grand public aux fins de l'observation de la Terre (résolution : 10 m) et faire la démonstration d'une transmission de données à grande vitesse (32QAM : 200 kilo-octets par seconde) vers la station au sol à l'aide d'un équipement de communication en bande S Vérifier les fonctions et les performances en orbite de l'équipement embarqué du satellite et le contrôle d'attitude à trois axes du nanosatellite Fournir au public des images de la surface de la Terre et des données correspondantes

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	Harada Seiki Co., Ltd.
Site Web	https://prtimes.jp/main/html/rd/p/000000017.000074539.html
Lanceur	CRS-26
Autres renseignements	HSKSAT a été lancé par une fusée SpaceX (CRS-26) le 26 novembre 2022 UTC et transporté vers l'ISS par Cargo Dragon (C211). La date de lancement est la date de déploiement depuis l'ISS et le territoire ou le lieu de lancement est le lieu de déploiement.

QPS-SAR-6 AMATERU-III

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	2023-084V
Nom de l'objet spatial	QPS-SAR-6 AMATERU-III
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	12 juin 2023 UTC ; États-Unis
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,14 minutes
Inclinaison d'orbite	97,51 degrés
Apogée	534 kilomètres
Périgée	516 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Observation de la terre par radar à synthèse d'ouverture (RSO)

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	iQPS Inc.
Site Web	https://i-qps.net/
Lanceur	Falcon9
Autres renseignements	Lancé par Space X le 12 juin 2023

Smart Lander for Investigating Moon (SLIM)

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	2023-137D
Nom de l'objet spatial	Smart Lander for Investigating Moon (SLIM)
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	6 septembre 2023 à 23 h 42 mn 11 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	2 179 minutes
Inclinaison d'orbite	31 degrés
Apogée	98 020 kilomètres
Périgée	575 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	SLIM est un projet de recherche de techniques permettant un atterrissage précis et la démonstration de ces techniques sur la Lune.

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	Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)
Site Web	https://global.jaxa.jp/projects/sas/slim/index.html
Lanceur	H-IIA, vol n° 47
Corps céleste	Sur la Lune
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA Principaux paramètres de l'orbite relevés le 7 septembre 2023

Lunar Excursion Vehicle-1 (LEV-1)
Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Indicatif national/numéro d'immatriculation	2023-137D-A
Nom de l'objet spatial	Lunar Excursion Vehicle-1 (LEV-1)
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	6 septembre 2023 à 23 h 42 mn 11 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	-
Inclinaison d'orbite	-
Apogée	-
Périgée	-
Fonction générale de l'objet spatial	LEV-1 est équipé d'une fonction d'exploration mobile autonome qui ne nécessite pas de transmission de commande depuis le sol.

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

Modification dans l'exploitation	
Date à laquelle l'objet spatial a cessé d'être fonctionnel	28 février 2024 UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	JAXA
Site Web	https://robotics.isas.jaxa.jp/lev/LEV_HAM_Club.html
Lanceur	H-IIA, vol n° 47
Corps céleste	Sur la Lune

Autres renseignements	LEV-1 était accroché à SLIM lancé par un lanceur H-IIA le 6 septembre 2023. Il a été déposé sur la Lune par le SLIM le 19 janvier 2024 à 15 h 19 mn 49 s UTC.
	LEV-1 a été jugé inexploitable car les liaisons de données n'ont pas pu être rétablies après une nuit lunaire.

Lunar Excursion Vehicle-2 (LEV-2) « SORA-Q »

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

Indicatif national/numéro d'immatriculation	2023-137D-B
Nom de l'objet spatial	Lunar Excursion Vehicle-2 (LEV-2) « SORA-Q »
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	6 septembre 2023 à 23 h 42 mn 11 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	-
Inclinaison	-
Apogée	-
Périgée	-
Fonction générale de l'objet spatial	LEV-2 est équipé de deux caméras et peut changer de forme pour se déplacer sur la surface lunaire.

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

Modification dans l'exploitation	
Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	19 janvier 2024 UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	JAXA
Site Web	https://global.jaxa.jp/activity/pr/jaxas/no088/03.html
Lanceur	H-IIA, vol n° 47
Corps céleste	Sur la Lune
Autres renseignements	LEV-2 était accroché à SLIM lancé par un lanceur H-IIA le 6 septembre 2023. Il a été déposé sur la Lune par SLIM et déployé le 19 janvier 2024 à 15 h 19 mn 49 s UTC.
	La source d'énergie primaire étant épuisée, l'alimentation s'est arrêtée naturellement le 19 janvier 2024.

Lunar Excursion Vehicle-2 Cover (LEV-2 Cover)

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

Indicatif national/numéro d'immatriculation	2023-137D-C
Nom de l'objet spatial	Lunar Excursion Vehicle-2 Cover (LEV-2 Cover)
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	6 septembre 2023 à 23 h 42 mn 11 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	-
Inclinaison	-
Apogée	-
Périgée	-
Fonction générale de l'objet spatial	Le capot du LEV-2 le maintient jusqu'à ce qu'il se sépare du SLIM.

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

Modification dans l'exploitation	
Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	19 janvier 2024 à 15 h 19 mn 49 s UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	JAXA
Lanceur	H-IIA, vol n° 47
Corps céleste	Sur la Lune
Autres renseignements	Le cache de LEV-2 était fixé à SLIM lancé par un lanceur H-IIA le 6 septembre 2023. Il a été déposé sur la Lune par SLIM et déployé le 19 janvier 2024 à 15 h 19 mn 49 s UTC.

Lunar Excursion Vehicle Spacer (LEV Spacer)

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

Indicatif national/numéro d'immatriculation	2023-137D-D
Nom de l'objet spatial	Lunar Excursion Vehicle Spacer (LEV Spacer)
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	6 septembre 2023 à 23 h 42 mn 11 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	-
Inclinaison	-

Apogée	-
Périgée	-
Fonction générale de l'objet spatial	Faciliter la séparation des LEV-1 et LEV-2

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	19 janvier 2024 à 15 h 19 mn 49 s UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	JAXA
Lanceur	H-IIA, vol n° 47
Corps céleste	Sur la Lune
Autres renseignements	L'écarteur de LEV-2 était fixé à SLIM lancé par un lanceur H-IIA le 6 septembre 2023. Il a été déposé sur la Lune par SLIM et déployé le 19 janvier 2024 à 15 h 19 mn 49 s UTC.

X-Ray Imaging and Spectroscopy Mission (XRISM)

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	2023-137A
Nom de l'objet spatial	X-Ray Imaging and Spectroscopy Mission (XRISM)
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	6 septembre 2023 à 23 h 42 mn 11 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,20 minutes
Inclinaison	30,99 degrés
Apogée	578,66 kilomètres
Périgée	574,70 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	XRISM est équipé de deux groupes de miroirs à rayons X, d'une paire d'instruments à plan focal, d'un détecteur de rayons X à capteurs CCD et d'un microcalorimètre à rayons X. Les objectifs scientifiques sont d'étudier la formation de structures à grande échelle et l'évolution des amas de galaxies, l'histoire de la création et de la circulation des éléments, ainsi que le transport et la circulation de l'énergie dans l'univers.

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	JAXA
Lanceur	H-IIA, vol n° 47
Site Web	https://xrism.isas.jaxa.jp/en/
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA Principaux paramètres de l'orbite relevés le 6 septembre 2023

KOYOH

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	2023-185C
Nom de l'objet spatial	KOYOH
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	1 ^{er} décembre 2023 à 18 h 19 mn UTC ; Vandenberg Space Force Base, Californie (États-Unis)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,83 minutes
Inclinaison	97,646 degrés
Apogée	567 kilomètres
Périgée	552 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	KOYOH est destiné à l'observation des sources célestes transitoires telles que les sursauts de rayons gamma associés aux ondes gravitationnelles par imagerie en rayons X avec l'imageur de rayons X à grand champ de vision, à enregistrer l'heure et la direction de l'événement transitoire et à en informer immédiatement les observatoires terrestres du monde entier.

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	Université de Kanazawa
Site Web	https://arc-sat.w3.kanazawa-u.ac.jp/en/
Lanceur	Mission « Korea 425 » de Falcon-9
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Space X

QPS-SAR-5 TSUKUYOMI-I

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	2023-196A
Nom de l'objet spatial	QPS-SAR-5 TSUKUYOMI-I
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	Nouvelle-Zélande
Date et territoire ou lieu de lancement	15 décembre 2023 UTC ; Nouvelle-Zélande
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,2 minutes
Inclinaison	42,0 degrés
Apogée	589 kilomètres
Périgée	580 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Observation de la Terre par radar à synthèse d'ouverture (RSO)

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	iQPS Inc.
Site Web	https://i-qps.net/
Lanceur	Electron
Autres renseignements	Lancé par Rocket Lab le 15 décembre 2023

Clark sat-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	1998-067WE
Nom de l'objet spatial	Clark sat-1
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	18 décembre 2023 à 10 h 15 mn 20 s UTC ; ISS
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,75 minutes
Inclinaison	51,64 degrés
Apogée	413 kilomètres
Périgée	406 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial	Clark sat-1 est un satellite éducatif dont les fonctions sont les suivantes : réception de commandes et transmission de télémétries ; prise et transmission d'images ; transmission de messages vocaux et d'images enregistrés avant le lancement.
--------------------------------------	--

Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	15 avril 2024 à 20 h 30 mn 0 s UTC
--	------------------------------------

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	Groupe éducatif SOSHI
---	-----------------------

Site Web	https://sp.clark.ed.jp/en/
----------	---

Lanceur	Falcon 9
---------	----------

Autres renseignements	Lancé par une fusée Falcon 9 le 10 novembre 2023 UTC et transporté vers l'ISS par Cargo Dragon
-----------------------	--

	Déploiement à partir de l'ISS le 18 décembre 2023 UTC
--	---

BEAK

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	1998-067WD
--	------------

Nom de l'objet spatial	BEAK
------------------------	------

État d'immatriculation	Japon
------------------------	-------

Date et territoire ou lieu de lancement	18 décembre 2023 à 8 h 35 mn 14 s UTC ; ISS
---	---

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale	92,8 minutes
----------------	--------------

Inclinaison	51,6 degrés
-------------	-------------

Apogée	421,5 kilomètres
--------	------------------

Périgée	416,1 kilomètres
---------	------------------

Fonction générale de l'objet spatial	Satellite d'ingénierie expérimentale pour les manœuvres en orbite utilisant la traînée aérodynamique sur une aérostructure à membrane déployée ; déploiement d'une coque soutenue par des cadres en alliage à mémoire de forme ; évaluation d'un système de propulsion par résistance à l'eau de taille nanométrique ; et opérations utilisant Iridium/GPS
--------------------------------------	--

Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	29 juin 2024 à 1 h 35 mn 11 s UTC
--	-----------------------------------

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	Université de Tokyo
Autres renseignements	Lancé par une fusée Falcon 9 le 10 novembre 2023 UTC et livré à l'ISS par le vaisseau de ravitaillement SpaceX Dragon (mission CRS-29) le 11 novembre 2023 UTC La date de lancement est la date de déploiement depuis l'ISS et le territoire ou le lieu de lancement est le lieu de déploiement.

DRUMS TARGET-2

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	2021-102N
Nom de l'objet spatial	DRUMS TARGET-2
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	9 novembre 2021 à 0 h 55 mn 16 s UTC ; Centre spatial d'Uchinoura, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,67 minutes
Inclinaison	97,5 degrés
Apogée	574 kilomètres
Périgée	528 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Cet objet a été séparé du microsatellite DRUMS pour faire la démonstration des techniques d'approche et de ramassage de débris.

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	Kawasaki Heavy Industries, Ltd. https://global.kawasaki.com/en/mobility/air/space/stratospheric_platform.html
Lanceur	Epsilon 5
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : JAXA DRUMS TARGET-2 a été séparé du microsatellite DRUMS le 25 décembre 2023.

2024-010A**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	2024-010A
Indicatif national/numéro d'immatriculation	2024-010A
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	12 janvier 2024 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	94 minutes
Inclinaison	97,3 degrés
Apogée	487 kilomètres
Périgée	463 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite effectuant des missions pour le compte du Gouvernement japonais

CE-SAT-IE**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	2024-032A
Nom de l'objet spatial	CE-SAT-IE
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 février 2024 à 0 h 22 mn 55 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	98 minutes
Inclinaison	98,2 degrés
Apogée	685 kilomètres
Périgée	670 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Démonstration technique de la télédétection terrestre, du système de plateforme bus nouvellement développé et du mécanisme de contrôle de l'orbite

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	Canon Electronics Inc.
Site Web	https://en.canon-elec.co.jp/space/
Lanceur	Véhicule de lancement H3 (H3TF2 : vol d'essai n° 2)
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : JAXA

TIRSAT

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	2024-032C
Nom de l'objet spatial	TIRSAT
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 février 2024 à 0 h 22 mn 55 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	98,1 minutes
Inclinaison	98,11 degrés
Apogée	671 kilomètres
Périgée	665 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Observation de la Terre et communications par enregistrement et retransmission

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	Propriétaire : Ministère de l'économie, du commerce et de l'industrie du Japon Exploitant : Seiren Co. Ltd, ArkEdge Space Inc.
Site Web	https://arkedgespace.com/en/news/2024-02-06_tirsat
Lanceur	Véhicule de lancement H3 (H3TF2 : vol d'essai n° 2)
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : JAXA

ADRAS-J

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	2024-034A
Nom de l'objet spatial	ADRAS-J
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	Nouvelle-Zélande
Date et territoire ou lieu de lancement	18 février 2024 à 14 h 52 mn 16,6 s UTC ; Mahia (Nouvelle-Zélande)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,96 minutes
Inclinaison	98,20 degrés
Apogée	598 kilomètres
Périgée	533 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial	Le satellite ADRAS-J est conçu pour : s'amarrer à un étage supérieur de fusée japonaise ; faire la démonstration d'opérations de proximité ; obtenir des images afin de fournir des résultats d'observation permettant de mieux comprendre la situation en matière de débris.
--------------------------------------	---

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	Astroscale Japan Inc.
Site Web	https://astroscale.com/missions/adras-j/www.kenkai.jaxa.jp/eng/crd2/index.html
Lanceur	Fusée Electron de Rocket Lab
Autres renseignements	Le vaisseau spatial ADRAS-J a été sélectionné par JAXA pour la phase I de son projet de démonstration de retrait commercial des débris (CRD2), l'une des premières démonstrations technologiques au monde de retrait de débris à grande échelle en orbite.

StriX-3

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	2024-047A
Nom de l'objet spatial	StriX-3
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	Nouvelle-Zélande et États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	12 mars 2024 à 15 h 03 mn 32 s UTC ; péninsule de Mahia (Nouvelle-Zélande)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96 minutes
Inclinaison	97,66 degrés
Apogée	561 kilomètres
Périgée	561 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	StriX-1 est le quatrième satellite radar à synthèse d'ouverture (RSO) fabriqué par Synspective Inc. pour fournir des services commerciaux d'imagerie RSO (télédétection), en assurant notamment les liaisons montante et descendante et en produisant des images claires.

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	Propriétaire : Synspective Inc. Exploitant : Synspective Japan Inc.
Site Web	http://synspective.com/
Lanceur	Electron #45
Autres renseignements	Lancé par Rocket Lab le 12 mars 2024

QPS-SAR-7 TSUKUYOMI-II**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	2024-066F
Nom de l'objet spatial	QPS-SAR-7 TSUKUYOMI-II
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	7 avril 2024 à 23 h 16 mn 0 s UTC ; États-Unis
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,6 minutes
Inclinaison	45,6 degrés
Apogée	603 kilomètres
Périgée	592 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Observation de la Terre par radar à synthèse d'ouverture (RSO)

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	iQPS Inc.
Site Web	https://i-qps.net/
Lanceur	Falcon 9
Autres renseignements	Lancé par Space X le 7 avril 2024

KASHIWA**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	1998-067WN
Nom de l'objet spatial	KASHIWA
État d'immatriculation	Japon

Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	10 avril 2024 à 22 h 35 mn UTC ; ISS
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,73 minutes
Inclinaison	51,6416 degrés
Apogée	410 kilomètres
Périgée	407 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Mission photographique : deux caméras embarquées prendront des images de l'ISS, de la terre et des océans, de jour comme de nuit. Mission de système automatique de notification par paquets (mission APRS) : envoi de requêtes APRS depuis le satellite vers une station amateur spécifique dotée d'une capacité APRS et stockage des réponses. Mission « Music of Geomagnetic » (mission MoG) : transmission d'un signal analogique à modulation de fréquence (FM) à ultra-haute fréquence (UHF) contenant un son généré par un capteur géomagnétique.

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	Institut de technologie de Chiba
Site Web	https://sites.google.com/view/gardens-02/english_ver/home?authuser=0
Lanceur	Falcon 9
Autres renseignements	Lancé par une fusée Falcon 9 le 22 mars 2024 UTC et transporté vers l'ISS par Cargo Dragon. La date de déploiement à partir de l'ISS est le 10 avril 2024 UTC. Le déploiement se fera au niveau du système orbital de déploiement des petits satellites (J-SSOD) du module d'expérimentation japonais (JEM).

CURTIS

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	1998-067WG
Nom de l'objet spatial	CURTIS
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	11 avril 2024 à 9 h 5 mn 12,363 s UTC ; ISS
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,48 minutes

Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	398 kilomètres
Périgée	394 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	CURTIS est un CubeSat de taille 3U. Le CubeSat a quatre missions : 1) une mission thermique destinée à mesurer la conduction de la chaleur à l'intérieur de l'unité de mission ; 2) une mission de prise de vue de la Terre ; 3) une mission de démonstration d'un système de plateforme bus intégré sur une carte intégrée à haute densité ; 4) une mission de démonstration en orbite pour le système satellitaire 3U.

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	Panasonic Holdings Corporation
Site Web	https://news.panasonic.com/jp/press/jn240412-3
Lanceur	Falcon 9
Autres renseignements	CURTIS a été lancé par une fusée Falcon 9 le 22 mars 2024 UTC et transporté vers l'ISS par Cargo Dragon

MicroOrbiter-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	1998-067WF
Nom de l'objet spatial	MicroOrbiter-1
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	11 avril 2024 UTC ; ISS
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	90 minutes
Inclinaison	51,6347 degrés
Apogée	390,969 kilomètres
Périgée	386,547 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Le satellite reçoit des données de capteurs modulées LoRa provenant de terminaux de capteurs terrestres LoRa dans la bande de fréquences 920 MHz ou 400 MHz, puis il les transmet à la station terrestre.

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	Micro Orbiter Inc.
Site Web	www.MicroOrbiter.com
Lanceur	Falcon 9
Autres renseignements	Le satellite a été lancé par une fusée Falcon 9 le 21 mars 2024 et transporté vers l'ISS par Cargo Dragon. Il a été déployé depuis l'ISS le 11 avril 2024.

Advanced Land Observing Satellite-4 (ALOS-4) « DAICHI-4 »
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	2024-123A
Nom de l'objet spatial	Advanced Land Observing Satellite-4 (ALOS-4) « DAICHI-4 »
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	1 ^{er} juillet 2024 à 3 h 6 mn 42 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	97 minutes
Inclinaison	97,9 degrés
Apogée	627,0 kilomètres
Périgée	606,9 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	ALOS-4 est un satellite destiné à observer la surface de la Terre à l'aide d'un radar embarqué à synthèse d'ouverture en bande L (PALSAR-3).

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	JAXA
Site Web	https://global.jaxa.jp/projects/sat/alos3/
Lanceur	H3, vol n° 3
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : JAXA Principaux paramètres de l'orbite relevés le 1 ^{er} juillet 2024

Lanceur H-IIA Vol n° 47 (Étage supérieur)

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	2023-137E
Nom de l'objet spatial	H-IIA Vol n° 47 (Étage supérieur)
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	6 septembre 2023 à 23 h 42 mn et 11 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	2,139 minutes
Inclinaison	30,61 degrés
Apogée	96 694 kilomètres
Périgée	517 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Le vol n° 47 du lanceur H-IIA a placé deux charges utiles en orbite autour de la Terre. Il s'agit de XRSIM, un télescope spatial à rayons X ; et de SLIM, un atterrisseur lunaire expérimental.

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	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	H-IIA, vol n° 47
Autres renseignements	L'organisation de lancement est Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

Lanceur H-IIA Vol n° 47 (Adaptateur pour la coiffe inférieure protégeant les satellites embarqués sur le lanceur)

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	2023-137C
Nom de l'objet spatial	H-IIA Vol n° 47 (Adaptateur pour la coiffe inférieure protégeant les satellites)
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	6 septembre 2023 à 23 h 42 mn 11 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96 minutes
Inclinaison	31,0 degrés
Apogée	580 kilomètres
Périgée	574 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial	Élément de la coiffe inférieure protégeant les satellites embarqués sur le lanceur H-IIA Vol n° 47
--------------------------------------	--

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	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	H-IIA, vol n° 47
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

H-IIA Vol n° 47 (Cylindre de la coiffe inférieure n° 1 protégeant les satellites embarqués sur le lanceur)

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	2023-137F
Nom de l'objet spatial	H-IIA Vol n° 47 (Cylindre de la coiffe inférieure n° 1 protégeant les satellites embarqués sur le lanceur)
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	6 septembre 2023 à 23 h 42 mn 11 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96 minutes
Inclinaison	31,0 degrés
Apogée	580 kilomètres
Périgée	574 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Élément de la coiffe inférieure protégeant les satellites du lanceur H-IIA Vol n° 47

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	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	H-IIA, vol n° 47
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

H-IIA Vol n° 47 (Cylindre de la coiffe inférieure n° 2 protégeant les satellites embarqués sur le lanceur)

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	2023-137G
Nom de l'objet spatial	H-IIA Vol n° 47 (Cylindre de la coiffe inférieure n° 2 protégeant les satellites embarqués sur le lanceur)
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	6 septembre 2023 à 23 h 42 mn 11 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96 minutes
Inclinaison	31,0 degrés
Apogée	580 kilomètres
Périgée	574 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Élément de la coiffe inférieure protégeant les satellites embarqués sur le lanceur H-IIA Vol n° 47

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	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	H-IIA, vol n° 47
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

Corps de fusée du lanceur H3, vol n° 2 (2^e étage)

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	—
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H3, vol n° 2 (2 ^e étage)
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 février 2024 à 0 h 22 mn 55 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	98,3 minutes
Inclinaison	98,1150 degrés
Apogée	684,892 kilomètres
Périgée	670,802 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Cet objet spatial est le corps de la fusée hors d'usage du lanceur H3 vol n° 2. Il s'agit du 2 ^e étage du lanceur

Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation 17 février 2024 à 2 h 9 mn 19 s UTC

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 JAXA

Lanceur H3, vol n° 2

Autres renseignements Organisme chargé du lancement : JAXA

Principaux paramètres de l'orbite relevés au moment de la séparation de la charge utile

Pour le corps de la fusée (2^e étage), des mesures telles que l'installation d'une soupape de sécurité contre l'augmentation de la pression interne et la rentrée contrôlée après une orbite après le lancement ont été prises.

Lanceur H-IIA, vol n° 48 (étage supérieur)

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 2024-010B

Nom de l'objet spatial H-IIA, vol n° 48 (étage supérieur)

État d'immatriculation Japon

Indicatif national/numéro d'immatriculation 2024-010B

Date et territoire ou lieu de lancement 12 janvier 2024 UTC ;
Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale	94 minutes
Inclinaison	97,3 degrés
Apogée	487 kilomètres
Périgée	463 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial L'objet spatial est l'étage supérieur hors d'usage du lanceur H-IIA-F48

Corps de fusée du lanceur H 3, vol n° 3 (2^e étage)

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	-
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H 3, vol n° 3 (2 ^e étage)
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	1 ^{er} juillet 2024 à 3 h 6 mn 42 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	97,0 minutes
Inclinaison	97,8668 degrés
Apogée	624,856 kilomètres
Périgée	607,416 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Cet objet spatial est le corps de la fusée hors d'usage du lanceur H3 vol n°3. Il s'agit du deuxième étage du lanceur.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	1 ^{er} juillet 2024 à 4 h 52 mn 15 s UTC

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	JAXA
Lanceur	H3, vol n° 3
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : JAXA Principaux paramètres de l'orbite relevés au moment de la séparation de la charge utile Pour le corps de la fusée (2 ^e étage), des mesures telles que l'installation d'une soupape de sécurité contre l'élévation de la pression interne et la rentrée contrôlée après une orbite après le lancement ont été prises.

Annexe II

Renseignements supplémentaires concernant des objets spatiaux déjà immatriculés par le Japon*

ELSA-D Client

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

Indicatif national/numéro d'immatriculation	2021-022N-A
Nom de l'objet spatial	ELSA-D Client
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/1073
Autres États de lancement	Kazakhstan et Fédération de Russie
Date et territoire ou lieu de lancement	22 mars 2021 à 6 h 7 mn 12,83 s UTC ; Tyuratam, Cosmodrome de Baïkonour (Kazakhstan)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,64 minutes
Inclinaison	97,55 degrés
Apogée	557 kilomètres
Périgée	530 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Le programme ELSA (End-of-Life Service by Astroscale) est un service de récupération d'engins spatiaux destiné aux opérateurs de satellites. ELSA-d (démonstration) est la première mission à faire la démonstration des technologies de base nécessaires à l'accrochage et à l'enlèvement des débris. ELSA-d se compose de deux engins spatiaux : un satellite de maintenance (~175 kg) et un satellite client (~17 kg), empilés l'un sur l'autre pour le lancement. Le satellite de maintenance a été conçu pour retirer en toute sécurité les débris présents en orbite. Il est équipé de technologies de rendez-vous spatial de proximité et d'un mécanisme d'accrochage magnétique. Le satellite client est une réplique de débris équipée d'une plaque ferromagnétique qui permet l'accrochage. Cette immatriculation concerne le satellite client, qui a été largué pour la première fois le 25 août 2021 pendant une courte période depuis le satellite de maintenance.

* 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.

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	23 juin 2022 à 13 h 50 mn 22 s UTC
Conditions physiques quand l'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut	L'objet spatial ne peut communiquer car sa batterie est épuisée. Sans propergol, il est en désintégration orbitale naturelle.

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial Astroscale Japan Inc.

Site Web <https://astroscale.com/elsa-d/>

Lanceur Soyouz-2.1a avec étage supérieur Fregat (lancement de CAS500-1 avec satellites de petite taille et nanosatellites cubiques)

Renseignements supplémentaires Les principaux paramètres de l'orbite indiquent la position au moment de la séparation avec le satellite de maintenance ELSA-d. Les paramètres au moment du lancement étaient les suivants : période nodale 95,58 minutes, inclinaison 97,56 degrés, apogée 559 kilomètres et périgée 534 kilomètres.

Le satellite de maintenance ELSA-d et le satellite client ELSA-d font l'objet d'une licence distincte pour les opérations prévues dans le cadre de leur mission en vertu de la loi sur l'espace extra-atmosphérique (1986) du Royaume-Uni de Grande-Bretagne et d'Irlande du Nord et sont contrôlés dans le pays en vertu des réglementations légales.

L'équipe opérationnelle du satellite client ELSA-d a cessé de suivre le vaisseau spatial le 15 décembre 2022 à 0 h 0 mn 0 s UTC car elle avait perdu toute communication avec lui depuis le 23 juin 2022.

KITSUNE

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	1998-067TK
Nom de l'objet spatial	KITSUNE
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/1073
Date et territoire ou lieu de lancement	24 mars 2022 à 11 h 50 mn UTC ; ISS
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	87,8 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	195 kilomètres

Périgée	192 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	1. Observation de la Terre avec des images couleur d'une résolution de 5 m 2. Mesures du contenu total en électrons dans l'ionosphère 3. Communication des données de télédétection, par enregistrement et retransmission, entre les terminaux terrestres et la station au sol 4. Démonstration d'un système de communication en bande C
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	14 mars 2023 à 16 h 59 mn UTC

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	14 mars 2023 à 7 h 40 mn UTC
Conditions physiques quand l'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut	KITSUNE est rentré dans l'atmosphère et s'y est consumé.
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Institut de technologie de Kyushu (Japon)
Site Web	https://kitsat.net/kitsune/
Autres renseignements	Lancé par une fusée Antares le 20 février 2022 et transporté jusqu'à l'ISS par le vaisseau Cygnus NG-17 La date de lancement est la date de déploiement depuis l'ISS et le territoire ou le lieu de lancement est le lieu de déploiement.

AOBA VELOX-IV

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	2019-003J
Nom de l'objet spatial	AOBA VELOX-IV
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/1073
Date et territoire ou lieu de lancement	18 janvier 2019 à 0 h 50 mn 20 s UTC ; Centre spatial d'Uchinoura, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	87,7 minutes
Inclinaison	97,0 degrés
Apogée	167 kilomètres

Périgée	153 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objectif principal de cette mission est de faire une démonstration technologique de la capture d'images montrant l'éclat de la Terre en orbite basse à l'aide d'une caméra à faible luminosité et d'un propulseur à plasma pulsé, en vue d'observer l'éclat de l'horizon lunaire lors d'une future mission sur la Lune.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	24 mars 2023 à 2 h 53 mn UTC

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	10 mars 2023 à 11 h 04 mn UTC
Conditions physiques quand l'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut	AOBA VELOX-IV est rentré dans l'atmosphère et s'y est consumé.
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Institut de technologie de Kyushu (Japon)
Site Web	https://kitsat.net/av4/
Lanceur	Epsilon, vol n° 4 (Epsilon-4)
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : JAXA

Rapid Innovative payload demonstration Satellite-2 (RAISE-2)

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	2021-102C
Nom de l'objet spatial	Rapid Innovative payload demonstration Satellite-2 (RAISE-2)
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/1073
Date et territoire ou lieu de lancement	9 novembre 2021 à 0 h 55 mn 16 s UTC ; Centre spatial d'Uchinoura, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,0 minutes
Inclinaison	97,6 degrés
Apogée	561,7 kilomètres
Périgée	561,7 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	RAISE-2 est un satellite de démonstration technologique équipé de six éléments expérimentaux fournis par des entreprises privées, une université et un institut de recherche. La démonstration technologique vise à acquérir des données variées et innovantes dans l'espace.

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	7 avril 2023 à 00 h 41 mn 17 s UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Propriétaire : JAXA Opérateur : Mitsubishi Electric Corporation (MELCO)
Site Web	www.kenkai.jaxa.jp/kakushin/kakushin02.html
Lanceur	Epsilon, vol n° 5 (Epsilon-5)
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : JAXA

Vingt et unième engin spatial scientifique, satellite d'étude astronomique dans l'infrarouge (ASTRO-F « AKARI »)

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	2006-005A
Nom de l'objet spatial	Vingt et unième engin spatial scientifique, satellite d'étude astronomique dans l'infrarouge (ASTRO-F « AKARI »)
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/644
Date et territoire ou lieu de lancement	21 février 2006 à 21 h 28 mn UTC ; Centre spatial d'Uchinoura, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,1 minutes
Inclinaison	98,3 degrés
Apogée	696,1 kilomètres
Périgée	448,8 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Observations astronomiques, y compris relevé de l'ensemble du ciel dans les longueurs d'onde infrarouges. Les objectifs scientifiques sont particulièrement axés sur l'étude de la formation et de l'évolution des galaxies et sur la formation des étoiles et des systèmes planétaires.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	11 avril 2023 à 4 h 44 mn UTC

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	24 novembre 2011 à 8 h 23 mn UTC
--	----------------------------------

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	JAXA
Lanceur	Véhicule de lancement M-V (M-V-8)
Autres renseignements	Principaux paramètres de l'orbite relevés le 24 novembre 2011 Organisme chargé du lancement : JAXA ASTRO-F est rentré dans l'atmosphère et s'est désintégré le 11 avril 2023.

ALE-2

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	2019-084A
Nom de l'objet spatial	ALE-2
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/1011
Autres États de lancement	Nouvelle-Zélande et États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	6 décembre 2019 à 8 h 18 mn 21 s UTC ; Rocket Lab Launch Complex 1 (Nouvelle-Zélande)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,69 minutes
Inclinaison	97,1 degrés
Apogée	415 kilomètres
Périgée	398 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Afin de créer une pluie de météores artificielle, ALE-2 est équipé d'un mécanisme de déploiement qui libère, une par une et de manière contrôlée, 400 particules qui se transforment en météores artificielles quand elles rentrent dans l'atmosphère. Les détails de la mission ont été présentés à la trente-sixième réunion du groupe de travail 4 du Comité de coordination inter-agences sur les débris spatiaux.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	19 avril 2023 à 7 h 5 mn 0 s UTC

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	4 avril 2023 à 19 h 41 mn UTC
--	-------------------------------

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	ALE Co., Ltd.
Site Web	http://star-ale.com/en/?ja
Lanceur	Electron, vol n° 10
Autres renseignements	Lancé par Rocket Lab le 6 décembre 2019 ALE-2 avait pour objet de produire les premiers météores artificiels du monde en 2020. ALE-2 est rentré dans l'atmosphère et s'est désintégré le 19 avril 2023.

Premier satellite Quasi-Zenith « Michibiki »

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	2010-045A
Nom de l'objet spatial	Premier satellite Quasi-Zenith « Michibiki »
État d'immatriculation	Japon
Indicatif national/numéro d'immatriculation	2010-045A
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/620
Date et territoire ou lieu de lancement	11 décembre 2010 à 11 h 17 mn UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	41 degrés
Apogée	38 900 kilomètres
Périgée	32 600 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Les missions du satellite Michibiki visent à mettre au point, tester et vérifier les technologies de positionnement, de navigation et de synchronisation par satellite en orbite quasi-zenith.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	14 septembre 2023 à 5 h 20 mn 19 s UTC

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

Modification dans l'exploitation	
Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	15 septembre 2023 à 3 h 38 mn 41 s UTC
Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	14 septembre 2023 à 5 h 20 mn 19 s UTC

Conditions physiques quand l'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut	L'orbite du satellite se situe suffisamment au-dessus de la région de l'orbite géostationnaire et n'interférera pas avec la région pendant 100 ans. L'énergie stockée par le satellite a été réduite au minimum. La purge des propergols résiduels et la passivation des batteries ont été effectuées une fois la mission terminée.
Changement touchant la supervision de l'objet spatial	
Date du changement de supervision	28 février 2017 UTC
Identité du nouveau propriétaire ou exploitant	Propriétaire : Bureau du Cabinet du Japon Opérateur : Quasi-Zenith Satellite System Service Inc.
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale
Site Web	https://qzss.go.jp/en/
Lanceur	H-IIA, vol n° 18 (H-IIA, 18F)
Autres renseignements	Principaux paramètres de l'orbite relevés le 13 décembre 2010 Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA

Outstanding Moon Exploration Technologies Demonstrated by Nano Semi-Hard Impactor (OMOTENASHI)

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	—
Nom de l'objet spatial	Outstanding Moon Exploration Technologies Demonstrated By Nano Semi-Hard Impactor (OMOTENASHI)
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/1132
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	16 novembre 2022 à 6 h 47 mn 0 s UTC ; Centre spatial Kennedy de la National Aeronautics and Space Administration (NASA) (États-Unis)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	14 400 minutes
Inclinaison	30 degrés
Apogée	377 400 kilomètres
Périgée	530 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial	OMOTENASHI a fait une démonstration des techniques d'alunissage d'un satellite CubeSat. Le projet initial de se poser à la surface de la Lune ayant échoué, la démonstration de ces techniques s'est faite sur une orbite héliocentrique. L'objet spatial en orbite transportait le moteur-fusée et la sonde de surface. Le moteur-fusée devait servir à annuler la vitesse de la sonde à l'approche de la Lune. Le plan initial a été revu et il a été décidé de procéder à un allumage expérimental de ce moteur sur orbite.
--------------------------------------	--

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	25 septembre 2023 UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	JAXA
Lanceur	Space Launch System (SLS)
Autres renseignements	Les principaux paramètres de l'orbite sont établis au 16 novembre 2022, date à laquelle l'objet spatial s'est séparé du lanceur SLS. Organisme chargé du lancement : NASA Les commandes autonomes d'acquisition du soleil sont tombées en panne et la batterie de l'engin spatial était épuisée. Des opérations de recherche et de récupération ont été menées mais elles se sont arrêtées en septembre 2023.

ALE-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	2019-003G
Nom de l'objet spatial	ALE-1
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/902
Date et territoire ou lieu de lancement	18 janvier 2019 à 0 h 50 mn 20 s UTC ; Centre spatial d'Uchinoura, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	94,53 minutes
Inclinaison	97,3201 degrés
Apogée	508,101 kilomètres
Périgée	479,497 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial

Créer une pluie de météorites artificielle : ALE-1 est équipé d'un mécanisme d'éjection qui libère, une par une et de manière contrôlée, 400 particules qui se transforment en météores artificielles quand elles rentrent dans l'atmosphère.

ALE-1 comprend également un mécanisme de désorbitation afin de passer de l'altitude d'insertion au moment du lancement (500 km) à une altitude d'exploitation de 400 km, en-dessous de la Station spatiale internationale. Le mécanisme de désorbitation se détachera une fois qu'ALE-1 aura atteint son altitude d'exploitation.

Les détails de la mission ont été présentés à la trente-sixième réunion du Groupe de travail 4 du Comité de coordination inter-agences sur les débris spatiaux (IADC).

Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation

4 octobre 2023 à 2 h 22 mn 0 s UTC

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

ALE Co., Ltd.

Site Web

<http://star-ale.com/en/?ja>

Lanceur

Epsilon, vol n° 4 (Epsilon-4)

Autres renseignements

Lancé par JAXA

L'utilisation du mécanisme de désorbitation et la première libération de particules se feront selon le calendrier suivant :

Mécanisme de désorbitation : avril 2019- février 2020 (ouverture, descente vers l'altitude d'exploitation, séparation) ;

Particules : mars-juillet 2020 (par la suite, des particules seront libérées pour des événements spécifiques) ;

Il est rentré dans l'atmosphère le 4 octobre 2023 et a disparu.

JCSAT-16**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	2016-050A
Nom de l'objet spatial	JCSAT-16
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/812
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	14 août 2016 à 5 h 26 UTC ; Cap Canaveral (Floride, États-Unis)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 440 minutes
Inclinaison	0,013 degré
Apogée	35 802 kilomètres
Périgée	35 783 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Télécommunications par satellite

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

Position géostationnaire	144 degrés Est
Modification de la position orbitale	
29 juin 2023	93 degrés Est à 136 degrés Est
24 octobre 2023	136 degrés Est à 144 degrés Est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	SKY Perfect JSAT Corporation
Lanceur	Falcon 9
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Space Exploration Technologies Corporation

StriX-α**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	2020-098A
Nom de l'objet spatial	StriX-α
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/1011
Autres États de lancement	Nouvelle-Zélande et États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	15 décembre 2020 à 10 h 09 mn 26 s UTC ; péninsule de Mahia (Nouvelle-Zélande)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	94,70 minutes

Inclinaison	97,38 degrés
Apogée	513 kilomètres
Périgée	495 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	StriX-α est le premier satellite radar à synthèse d'ouverture fabriqué par Synspective Inc., qui cherchait à tester les capacités de sa technologie d'imagerie par radar à synthèse d'ouverture (télédétection), y compris les fonctions de liaison montante et descendante et la puissance du signal de l'antenne.
Date de rentrée dans l'atmosphère	27 octobre 2023 à 15 h 25 mn 36 s UTC

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	Propriétaire : Synspective Inc.
Site Web	https://synspective.com/
Lanceur	Electron (17 ^e mission)
Autres renseignements	Lancé par Rocket Lab le 15 décembre 2020

NEXUS

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	2019-003F
Nom de l'objet spatial	NEXUS
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/966
Date et territoire ou lieu de lancement	18 janvier 2019 à 0 h 50 mn 20 s UTC ; Centre spatial d'Uchinoura, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	93,5 minutes
Inclinaison	97,3 degrés
Apogée	508,5 kilomètres
Périgée	488,5 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	NEXUS est un satellite amateur cubique de 10 cm. Le but de la mission est de démontrer l'utilisation d'émetteurs et d'un transpondeur linéaire dans le milieu spatial.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	10 novembre 2023 UTC

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	8 novembre 2023 UTC
Conditions physiques quand l'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut	Les batteries ont été déchargées pour éviter leur désintégration.
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Université de Nihon
Lanceur	Electron, vol n° 4
Autres renseignements	Lancé par JAXA NEXUS est rentré dans l'atmosphère et s'est désintégré.

Palette extérieure de HTV9

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	1998-067RZ
Nom de l'objet spatial	Palette extérieure de HTV9
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/1011
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	20 mai 2020 2022 à 17 h 31 mn UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,98 minutes
Inclinaison	51,75 degrés
Apogée	427,96 kilomètres
Périgée	412,98 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Cette charge utile est l'équipement de HTV9 utilisé pour transporter des charges non pressurisées jusqu'à l'ISS
Date de rentrée dans l'atmosphère et de désintégration	8 mars 2024 à 19 h 29 mn UTC

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	11 mars 2021 à 13 h 30 mn UTC
--	-------------------------------

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	JAXA
Lanceur	H-IIB, vol n° 9
Autres renseignements	La palette extérieure s'est séparée de l'ISS le 11 mars 2021 à 13 h 30 UTC. Principaux paramètres de l'orbite relevés le 11 mars 2021. La palette extérieure n'a pas de batterie et son orbite devrait décliner dans les 25 prochaines années.

WNISAT-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	2013-066H
Nom de l'objet spatial	WNISAT-1
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/735
Autres États de lancement	Fédération de Russie
Date et territoire ou lieu de lancement	21 novembre 2013 à 7 h 10 mn 10 s UTC ; Base de lancement de Yasny, région d'Orenbourg (Russie)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	99 minutes
Inclinaison	97,7 degrés
Apogée	849 kilomètres
Périgée	593 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Surveillance de la glace de mer de l'Arctique et d'autres zones ; surveillance du CO2
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	25 mars 2024 à 15 h UTC

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	Weathernews Inc.
Lanceur	DNEPR
Autres renseignements	Principaux paramètres de l'orbite relevés le 25 novembre 2013 Organisme chargé du lancement : ISC Kosmotras

Equilibrium Lunar-Earth Point 6U Spacecraft (EQUULEUS)

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	2023-156E
Nom de l'objet spatial	Equilibrium Lunar-Earth Point 6U Spacecraft (EQUULEUS)
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/1132
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	16 novembre 2022 à 6 h 47 mn 0 s UTC ; Centre spatial Kennedy de la NASA (États-Unis)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	14 400 minutes
Inclinaison	30 degrés
Apogée	377 400 kilomètres
Périgée	530 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	EQUULEUS est une mission technologique expérimentale menée par la JAXA et l'Université de Tokyo, dont l'objectif principal est de faire la démonstration des techniques de contrôle de trajectoire exploitant la dynamique Soleil-Terre-Lune, avec la possibilité d'atteindre une orbite de libration dans le système Terre-Lune. Cet objet spatial effectuera également des observations scientifiques au moyen de différents instruments.

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

Modification dans l'exploitation	
Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	9 avril 2024 à 13 h 28 mn 8 s UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	JAXA
Lanceur	SLS
Autres renseignements	Les principaux paramètres de l'orbite sont établis au 16 novembre 2022, date à laquelle l'objet spatial s'est séparé du lanceur SLS. Organisme chargé du lancement : NASA En raison d'une perte soudaine de communication avec EQUULEUS et de la difficulté de la récupération, les opérations ont été interrompues.

QPS-SAR-2 Izanami

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	2021-006CA
Nom de l'objet spatial	QPS-SAR-2 Izanami
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/1011
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	24 janvier 2021 à 15 h 00 mn 0 s UTC ; États-Unis
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,22 minutes
Inclinaison	97,5 degrés
Apogée	536 kilomètres
Périgée	522 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Observation de la Terre
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	11 avril 2024 à 14 h 26 mn UTC

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

Modification dans l'exploitation	
Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	11 avril 2024 à 12 h 50 mn UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Institute for Q-shu Pioneers of Space, Inc.
Lanceur	Falcon 9
Autres renseignements	Lancé par Space X le 24 janvier 2021

Lanceur H-IIA, vol n° 33 (corps de fusée)

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	2017-015B
Nom de l'objet spatial	Lanceur H-IIA, vol n° 33 (Corps de fusée)
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/869
Date et territoire ou lieu de lancement	17 mars 2017 UTC; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,4 degrés
Apogée	514 kilomètres
Périgée	496 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Il s'agit du corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA F33.
Date de rentrée dans l'atmosphère et de désintégration	10 décembre 2023 UTC

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	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 33 (H-IIA, 33F)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA

Lanceur H-IIA, vol n° 38 (corps de fusée)**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	2018-021B
Nom de l'objet spatial	Lanceur H-IIA, vol n° 38 (corps de fusée)
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/869
Date et territoire ou lieu de lancement	27 février 2018 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,4 degrés
Apogée	513 kilomètres
Périgée	498 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Il s'agit du corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA F38.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	27 avril 2024 UTC

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	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 38 (H-IIA, F38)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA Le corps de fusée du lanceur H-IIA F38 est rentré dans l'atmosphère et s'est désintégré le 27 avril 2024

Lanceur H-IIA, vol n° 39 (corps de fusée)

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	2018-052B
Nom de l'objet spatial	Lanceur H-IIA, vol n° 39 (corps de fusée)
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/851
Date et territoire ou lieu de lancement	12 juin 2018 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,4 degrés
Apogée	516 kilomètres
Périgée	497 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA F39.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	8 décembre 2023 UTC

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	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Lanceur	H-IIA, vol n° 39 (H-IIA, F 39)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA Le corps de fusée du lanceur H-IIA F39 est rentré dans l'atmosphère et s'est désintégré le 8 décembre 2023.

JCSAT-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	1989-020A
Nom de l'objet spatial	JCSAT-1
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/224
Autres États de lancement	France et États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	6 mars 1989 à 11 h 29 mn 0 s UTC ; Centre spatial guyanais (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	0,017 degré
Apogée	35 796 kilomètres
Périgée	35 780 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Communications nationales

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	21 août 1998 à 0 h 0 mn 0 s UTC
Conditions physiques quand l'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut	Le satellite a atteint une altitude de rebut de 198 km au-dessus de l'orbite géostationnaire et tous ses systèmes ont été arrêtés. Les opérations de vidange du carburant se sont déroulées normalement. Les opérations d'arrêt de charge de la batterie se sont déroulées normalement.
Position géostationnaire	150 degrés Est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	SKY Perfect JSAT Corporation
Lanceur	Ariane 29 (Ariane IV)
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Arianespace

JCSAT-2**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	1990-001B
Nom de l'objet spatial	JCSAT-2
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/224
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	1 ^{er} janvier 1990 à 0 h 07 mn 0 s UTC ; Cape Canaveral Air Force Station (États-Unis)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	0,049 degré
Apogée	35 796 kilomètres
Périgée	35 778 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Communications nationales

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	4 juillet 2002 à 0 h 0 mn 0 s UTC
Conditions physiques quand l'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut	Le satellite a atteint une altitude de rebut de 236 km au-dessus de l'orbite géostationnaire et tous ses systèmes ont été arrêtés. L'opération de vidange du carburant a été effectuée normalement. Les opérations d'arrêt de charge de la batterie se sont déroulées normalement.
Position géostationnaire	154 degrés Est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	SKY Perfect JSAT Corporation
Lanceur	TITAN II
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Martin Marietta

Superbird-B

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	1992-010A
Nom de l'objet spatial	Superbird-B
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/252
Autres États de lancement	France
Date et territoire ou lieu de lancement	26 février 1992 à 23 h 58 mn 0 s UTC ; Centre spatial guyanais (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes 8,7 secondes
Inclinaison	0,0416574 degré
Apogée	35 806,8028 kilomètres
Périgée	35 768,2650 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Communications nationales
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	24 juillet 2001 à 5 h 14 mn 0 s UTC

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	26 juillet 2001 à 23 h 54 mn 0 s UTC
Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	24 juillet 2001 à 5 h 14 mn 0 s UTC
Conditions physiques quand l'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut	Le satellite a atteint une altitude de rebut de 277 km au-dessus de l'orbite géostationnaire et tous ses systèmes ont été arrêtés. Les opérations de vidange du carburant se sont déroulées normalement. Les opérations d'arrêt de charge de la batterie se sont déroulées normalement.
Position géostationnaire	162 degrés Est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	SKY Perfect JSAT Corporation
Lanceur	Fusée Ariane 4
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Arianespace

Superbird-A1

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	1992-084A
Nom de l'objet spatial	Superbird-A1
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/264
Autres États de lancement	France
Date et territoire ou lieu de lancement	1 ^{er} décembre 1992 à 22 h 48 mn 0 s UTC ; Centre spatial guyanais (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes 11,8 secondes
Inclinaison	0,00155397 degré
Apogée	35 806,080 kilomètres
Périgée	35 771,035 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Communications nationales
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	15 décembre 2008 à 12 h 12 mn 0 s UTC

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	17 décembre 2008 à 7 h 38 mn 0 s UTC
Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	15 décembre 2008 à 12 h 12 mn 0 s UTC
Conditions physiques quand l'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut	Le satellite a atteint une altitude de rebut de 290 km au-dessus de l'orbite géostationnaire et tous ses systèmes ont été arrêtés. Les opérations de vidange du carburant se sont déroulées normalement. Les opérations d'arrêt de charge de la batterie se sont déroulées normalement.
Position géostationnaire	158 degrés Est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	SKY Perfect JSAT Corporation
Lanceur	Ariane 4
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Arianespace

JCSAT-3**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	1995-043A
Nom de l'objet spatial	JCSAT-3
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/299
Date et territoire ou lieu de lancement	29 août 1995 à 0 h 53 mn 0 s UTC ; Cape Canaveral Air Force Base Station, Floride (États-Unis)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	0,003 degré
Apogée	35 789 kilomètres
Périgée	35 784 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Télécommunications nationales Télécommunications internationales Radiodiffusion nationale déléguée Radiodiffusion nationale et internationale déléguée
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	19 février 2007 à 3 h 28 mn 0 s UTC

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	22 février 2007 à 22 h 13 mn 0 s UTC
Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	19 février 2007 à 3 h 28 mn 0 s UTC
Conditions physiques quand l'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut	Le satellite a atteint une altitude de rebut de 252 km au-dessus de l'orbite géostationnaire et tous ses systèmes ont été arrêtés. Les opérations de vidange du carburant se sont déroulées normalement. Les opérations d'arrêt de charge de la batterie se sont déroulées normalement.
Position géostationnaire	128 degrés Est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	SKY Perfect JSAT Corporation
Lanceur	Atlas-IIAS
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Lockheed Martin Commercial Launch Services Inc.

N-STARa**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	1995-044A
Nom de l'objet spatial	N-STARa
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/299
Date et territoire ou lieu de lancement	29 août 1995 à 6 h 41 mn 0 s UTC ; Centre spatial guyanais (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	0,04 degré
Apogée	35 799 kilomètres
Périgée	35 776 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Télécommunications nationales
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	21 août 2006 à 9 h 0 mn 0 s UTC

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	25 août 2006 à 12 h 40 mn 0 s UTC
Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	21 août 2006 à 9 h 0 mn 0 s UTC
Conditions physiques quand l'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut	Le satellite a atteint une altitude de rebut de 314 km au-dessus de l'orbite géostationnaire et tous ses systèmes ont été arrêtés. Les opérations de vidange du carburant se sont déroulées normalement. Les opérations d'arrêt de charge de la batterie se sont déroulées normalement.
Position géostationnaire	132 degrés Est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	SKY Perfect JSAT Corporation
Lanceur	Fusée Ariane Vol 77 (Ariane-44P)
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Arianespace

N-STARb**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	1996-007A
Nom de l'objet spatial	N-STARb
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/308
Autres États de lancement	France et États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	5 février 1996 à 7 h 19 mn 0 s UTC ; Centre spatial guyanais (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	0,05 degré
Apogée	35 799 kilomètres
Périgée	35 774 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Télécommunications nationales
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	24 mai 2007 à 4 h 0 mn 0 s UTC

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

Modification dans l'exploitation	
Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	31 mai 2007 à 17 h 10 mn 0 s UTC
Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	24 mai 2007 à 4 h 0 mn 0 s UTC
Conditions physiques quand l'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut	Le satellite a atteint une altitude de rebut de 272 km au-dessus de l'orbite géostationnaire et tous ses systèmes ont été arrêtés. Les opérations de vidange du carburant se sont déroulées normalement. Les opérations d'arrêt de charge de la batterie se sont déroulées normalement
Position géostationnaire	136 degrés Est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	SKY Perfect JSAT Corporation
Lanceur	Fusée Ariane Vol 83 (Ariane-44P)
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Arianespace

Superbird-C

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	1997-036A
Nom de l'objet spatial	Superbird-C
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/337
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	28 juillet 1997 à 1 h 15 mn 0 s UTC ; États-Unis, Floride (Cap Canaveral)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436,09 minutes
Inclinaison	0,02655 degré
Apogée	35 791,92 kilomètres
Périgée	35 780,90 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Communications nationales et internationales
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	8 novembre 2015 à 23 h 0 mn 0 s UTC

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	3 décembre 2015 à 9 h 36 mn 0 s UTC
Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	8 novembre 2015 à 23 h 0 mn 0 s UTC
Conditions physiques quand l'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut	Le satellite a atteint une altitude de rebut de 295 km au-dessus de l'orbite géostationnaire et tous ses systèmes ont été arrêtés. Les opérations de vidange du carburant se sont déroulées normalement. Les opérations d'arrêt de charge de la batterie se sont déroulées normalement.
Position géostationnaire	158 degrés Est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	SKY Perfect JSAT Corporation
Lanceur	Atlas-IIAS
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Lockheed Martin Commercial Launch Services Inc.

JCSAT-5

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	1997-075A
Nom de l'objet spatial	JCSAT-5
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/337
Autres États de lancement	France
Date et territoire ou lieu de lancement	2 décembre 1997 à 22 h 52 mn 0 s UTC ; Guyane française (Kourou)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	0,013 degré
Apogée	35 792 kilomètres
Périgée	35 783 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Communications nationales et internationales
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	6 juillet 2017 à 0 h 0 mn 0 s UTC

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	19 juillet 2017 à 4 h 9 mn 0 s UTC
Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	6 juillet 2017 à 0 h 0 mn 0 s UTC
Conditions physiques quand l'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut	Le satellite a atteint une altitude de rebut de 370 km au-dessus de l'orbite géostationnaire et tous ses systèmes ont été arrêtés. Les opérations de vidange du carburant se sont déroulées normalement. Les opérations d'arrêt de charge de la batterie se sont déroulées normalement.
Position géostationnaire	150 degrés Est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	SKY Perfect JSAT Corporation
Lanceur	Ariane 44P
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Arianespace

Superbird-B2

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	2000-012A
Nom de l'objet spatial	Superbird-B2
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/407
Autres États de lancement	France
Date et territoire ou lieu de lancement	18 février 2000 à 1 h 4 mn 0 s UTC ; Centre spatial guyanais, Kourou (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	0,026 degré
Apogée	35 788 kilomètres
Périgée	35 779 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Communications nationales et internationales
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	1 ^{er} juin 2018 à 7 h 0 mn 0 s UTC

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

Modification dans l'exploitation	
Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	14 juin 2018 à 11 h 54 mn 0 s UTC
Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	1 ^{er} juin 2018 à 7 h 0 mn 0 s UTC
Conditions physiques quand l'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut	Le satellite a atteint une altitude de rebut de 345 km au-dessus de l'orbite géostationnaire et tous ses systèmes ont été arrêtés. Les opérations de vidange du carburant se sont déroulées normalement. Les opérations d'arrêt de charge de la batterie se sont déroulées normalement.
Position géostationnaire	162 degrés Est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	SKY Perfect JSAT Corporation
Lanceur	Ariane 4
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Arianespace

Superbird-A2

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	2004-011A
Nom de l'objet spatial	Superbird-A2
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/471
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	16 avril 2004 à 0 h 45 mn 0 s UTC ; Cape Canaveral Air Force Station (États-Unis)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	0,033 degré
Apogée	35 800 kilomètres
Périgée	35 779 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Télécommunications nationales
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	25 mars 2005 à 16 h 0 mn 0 s UTC

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

Modification dans l'exploitation

Date à laquelle l'objet spatial a cessé de fonctionner	12 avril 2005 à 8 h 16 mn 0 s UTC
Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	25 mars 2005 à 16 h 0 mn 0 s UTC
Conditions physiques quand l'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut	Le satellite a atteint une altitude de rebut de 218 km au-dessus de l'orbite géostationnaire et tous ses systèmes ont été arrêtés. Les opérations de vidange du carburant se sont déroulées normalement. Les opérations d'arrêt de charge de la batterie se sont déroulées normalement.
Position géostationnaire	158 degrés Est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	SKY Perfect JSAT Corporation
Lanceur	Atlas-IIAS
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : International Launch Services