Nations Unies ST/SG/SER.E/1011

Secrétariat

Distr. générale
22 octobre 2021
Français
Original : anglais

Comité des utilisations pacifiques de l'espace extra-atmosphérique

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

Note verbale datée du 29 juillet 2021, 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 nouveaux et précédemment immatriculés lancés dans l'espace (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 17 août 2021.

V.21-07917 (F) 171221 201221

Merci de recycler

Annexe I

Données relatives à l'immatriculation de satellites lancés par le Japon*

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
Autres États de lancement	Nouvelle-Zélande et États-Unis d'Amérique
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.

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	Electron, vol nº 10
Autres renseignements	Lancé par Rocket Lab Inc. le 6 décembre 2019 ALE-2 avait pour objet de produire les premiers météores artificiels du monde en 2020.

* 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.

AQT-D

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	1998-067QW
Nom de l'objet spatial	AQT-D
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	20 novembre 2019 UTC ; Station spatiale internationale (ISS)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,7 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée (rayon)	6 790,6 kilomètres
Périgée (rayon)	6 780,9 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	AQT-D est un CubeSat de taille 3U. Il est doté d'un système de propulsion hydraulique, d'une caméra à lumière visible et d'un dispositif d'enregistrement et de 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	Université de Tokyo
Lanceur	H-II B n° 8
Autres renseignements	Lancé par le véhicule de transfert H-II « Kounotori 8 » (HTV8) (H-II B n° 8) le 25 septembre 2019 et transporté jusqu'à l'ISS Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA) 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.

BSAT-4b

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	2020-056A
Nom de l'objet spatial	BSAT-4b
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	France

Date et territoire ou lieu de lancement	15 août 2020 à 22 h 4 mn 0 s UTC ; Centre spatial guyanais, Kourou (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436,14 minutes
Inclinaison	0,06 degré
Apogée	35 801 kilomètres
Périgée	35 774 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Télécommunications et radiodiffusion nationale par satellite

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

Position géostationnaire	110 degrés est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Broadcasting Satellite System Corporation (B-SAT)
Site Web	www.b-sat.co.jp/4k8k/bsat-4/
Lanceur	Ariane 5
Autres renseignements	Lancé par Arianespace le 15 août 2020

CE-SAT-IIB

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	2020-077F
Nom de l'objet spatial	CE-SAT-IIB
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	Nouvelle-Zélande et États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	28 octobre 2020 UTC ; Nouvelle-Zélande
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,5 degrés
Apogée	525 kilomètres
Périgée	507 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Télédétection de la Terre à l'aide d'une caméra ultrasensible capable de prendre des images avec une résolution au sol de 5 mètres, d'une caméra à bande visible capable de prendre des images avec une résolution au sol de 5 mètres et d'une caméra à grand champ capable de prendre des images avec une résolution au sol de 40 à 120 mètres

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	www.canon-elec.co.jp/files/media/2020/10/Eng_20201029_newsrelease.pdf
Lanceur	Electron (quinzième mission)
Autres renseignements	Lancé par Rocket Lab Ltd. le 28 octobre 2020

G-satellite

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	1998-067RK
Nom de l'objet spatial	G-satellite
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	28 avril 2020 à 8 h 55 mn 14 s UTC ; ISS
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,85 minutes
Inclinaison	51,64 degrés
Apogée	417 kilomètres
Périgée	411 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	G-satellite fait partie des initiatives destinées à célébrer les Jeux olympiques de Tokyo. Il prendra des clichés des poupées logées à l'intérieur du satellite et enverra des images et des messages au sol.

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
Lanceur	Falcon 9
Autres renseignements	Le satellite a été lancé par Falcon 9 le 7 mars 2020 UTC et transporté jusqu'à l'ISS. Organisme chargé du lancement : SpaceX 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.

Hayabusa2

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	2014-076A
Nom de l'objet spatial	Hayabusa2
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/766
Date et territoire ou lieu de lancement	3 décembre 2014 à 4 h 22 mn 24 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	477 407 minutes
Inclinaison	25,0 degrés
Apogée	160 150 853 kilomètres
Périgée	120 332 701 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Rapporter sur la Terre des échantillons provenant de l'astéroïde de type C 1999 JU3, afin d'étudier l'origine et l'évolution du système solaire et les matériaux nécessaires à la vie.

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

Changement touchant la supervision de l'objet spatial	
Changement de fonction de l'objet spatial	Mission de rendez-vous avec l'astéroïde 1998 KY26 destinée à l'étude de ce petit astéroïde en rotation rapide et, à cette fin, survol de l'astéroïde 2001 CC21
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	JAXA
Site Web	http://global.jaxa.jp/projects/sas/hayabusa2/
Corps céleste autour duquel l'objet spatial gravite	Astéroïde 1998 KY26
Lanceur	H-IIA, vol nº 26 (H-IIA-F26)
Autres renseignements	Principaux paramètres de l'orbite relevés au 6 décembre 2020 UTC Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA La capsule d'échantillonnage s'est séparée de l'engin spatial et est revenue sur Terre le 5 décembre 2020 UTC.

Véhicule de transfert H-II « Kounotori 9 » (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	2020-030A
Nom de l'objet spatial	Véhicule de transfert H-II « Kounotori 9 » (HTV9)
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	20 mai 2020 à 17 h 31 UTC ; Centre spatial JAXA de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	93,0 minutes
Inclinaison	51,9 degrés
Apogée	423,6 kilomètres
Périgée	411,1 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	HTV9 est un vaisseau de ravitaillement automatique utilisé pour transporter différents types de cargaisons (matériel de recherche, matériel de remplacement et biens de consommation courante, notamment) jusqu'à l'ISS.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	20 août 2020 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
Site Web	https://global.jaxa.jp/projects/rockets/htv/
Lanceur	H-IIB, vol nº 9 (H-IIB-F9)
Autres renseignements	Lancé par H-IIB-F9 le 20 mai 2020
	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA
	Principaux paramètres de l'orbite relevés au 25 mai 2020
	Après avoir livré sa cargaison à l'ISS, le HTV9 s'est séparé de la Station et a fait une rentrée contrôlée dans l'atmosphère.

Sous-système ICS-EF (Inter-orbit Communication System-Exposed Facility)

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	1998-067RJ
Nom de l'objet spatial	Sous-système ICS-EF (Inter-orbit Communication System-Exposed Facility)
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	15 juillet 2009 UTC ; Centre spatial Kennedy de la National Aeronautics and Space Administration (NASA) (États-Unis)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,66 minutes
Inclinaison	51,64 degrés
Apogée	408,0 kilomètres
Périgée	402,0 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Ce système a été utilisé pour les communications en orbite entre la plateforme extérieure du module d'expérimentation japonais de l'ISS et le satellite expérimental de relais de données de la JAXA.

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	21 février 2020 à 18 h 50 UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	JAXA
Lanceur	STS-127 (Endeavour)
Autres renseignements	Lancé par la navette spatiale de la NASA dans le cadre du lancement de l'élément de l'ISS le 15 juillet 2009 ICS-EF s'est séparé de l'ISS le 21 février 2020. ICS-EF n'a pas de batterie, de bombe ou d'autre source d'énergie stockée et sa rentrée dans l'atmosphère est prévue dans les 25 prochaines années.

JCSAT-6

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	1999-006A
Nom de l'objet spatial	JCSAT-6
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/371
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	16 février 1999 à 1 h 45 UTC ; Cap Canaveral, Floride (États-Unis)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 440 minutes
Inclinaison	4,342 degrés
Apogée	35 816,7 kilomètres
Périgée	35 772,3 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Communications et radiodiffusion nationales

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

Position géostationnaire	136 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-8

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	2002-015A
Nom de l'objet spatial	JCSAT-8
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/425
Autres États de lancement	France
Date et territoire ou lieu de lancement	29 mars 2002 à 1 h 29 UTC ; Centre spatial guyanais, Kourou (Guyane française)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	0,012 degré
Apogée	36 133 kilomètres
Périgée	36 144 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Télécommunications nationales et internationales et radiodiffusion nationale
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	18 janvier 2021 à 2 h 16 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 d'être fonctionnel	29 janvier 2021 à 6 h 53 UTC
Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	18 janvier 2021 à 2 h 16 UTC
Conditions physiques du déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	Le satellite a atteint une altitude de dégagement de 336 kilomètres au-dessus de l'orbite géostationnaire et tous ses systèmes ont été arrêtés. Les opérations de vidange se sont déroulées normalement. Les opérations de fin de charge de la batterie se sont déroulées normalement.
Position géostationnaire	143,72 degrés est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	SKY Perfect JSAT Corporation
Lanceur	Ariane 44L
Autres renseignements	Lancé par Arianespace le 29 mars 2002

JCSAT-17

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	2020-013A
Nom de l'objet spatial	JCSAT-17
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	France
Date et territoire ou lieu de lancement	18 février 2020 à 22 h 18 UTC ; Centre spatial guyanais, Kourou (Guyane française)

Principaux paramètres de l’orbite	
Période nodale	1 440 minutes
Inclinaison	6,946 degrés
Apogée	35 808,2 kilomètres
Périgée	35 779,7 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	136 degrés est
Propriétaire ou exploitant de l’objet spatial	SKY Perfect JSAT Corporation
Lanceur	Ariane 5 ECA
Autres renseignements	Lancé par Arianespace le 18 février 2020

JCSAT-18

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	2019-091A
Nom de l’objet spatial	JCSAT-18
État d’immatriculation	Japon
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	17 décembre 2019 à 0 h 10 UTC ; Cap Canaveral (États-Unis)
Principaux paramètres de l’orbite	
Période nodale	1 440 minutes
Inclinaison	0,004 degré
Apogée	35 803,2 kilomètres
Périgée	35 783,2 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	150 degrés est
Propriétaire ou exploitant de l’objet spatial	SKY Perfect JSAT Corporation
Lanceur	Falcon 9
Autres renseignements	Lancé par SpaceX le 17 décembre 2019

MTSAT-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	2006-004A
Nom de l'objet spatial	MTSAT-2
Indicatif national/numéro d'immatriculation	2006-004A
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/510
Date et territoire ou lieu de lancement	18 février 2006 à 6 h 27 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 453 minutes
Inclinaison	0,1 degré
Apogée (rayon)	42 508 kilomètres
Périgée (rayon)	42 499 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Assurer les communications par satellite entre les aéronefs et les installations de contrôle de la circulation aérienne et offrir un système de renforcement des systèmes mondiaux de navigation par satellite, une fonction de surveillance des aéronefs et une fonction météorologique.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	21 mai 2020 à 1 h 17 mn 54 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 d'être fonctionnel	21 mai 2020 à 1 h 30 mn 0 s UTC
Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	17 mai 2020 à 22 h 0 mn 0 s UTC
Conditions physiques du déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	Changement d'orbite (plus de 330 km au-dessus de l'orbite géostationnaire) ; élimination des propergols résiduels, coupure des cordons de chargement des batteries et arrêt de l'alimentation des roues de réaction et de tous les transmetteurs
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Ministère japonais du territoire, des infrastructures, des transports et du tourisme

Lanceur	H-2A, vol nº 9 (H-2A-F9)
Autres renseignements	Lancé par H-IIA-F9 le 18 février 2006 Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA

N-STAR 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	2002-035B
Nom de l'objet spatial	N-STAR c
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/425
Date et territoire ou lieu de lancement	5 juillet 2002 à 23 h 21 UTC ; Centre spatial guyanais, Kourou (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	0,06 degré
Apogée	36 132 kilomètres
Périgée	36 144 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Télécommunications nationales
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	11 mai 2020 à 10 h 54 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 d'être fonctionnel	16 mai 2020 à 1 h 53 UTC
Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	11 mai 2020 à 10 h 54 UTC
Conditions physiques du déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	Le satellite a atteint une altitude de dégagement de 342 kilomètres au-dessus de l'orbite géostationnaire et tous ses systèmes ont été arrêtés. Les opérations de vidange se sont déroulées normalement. Les opérations de fin 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	Ariane 5
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Arianespace

P-01

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	P-01
Indicatif national/numéro d'immatriculation	2014-076A-E
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	3 décembre 2014 à 4 h 22 mn 4 s UTC ; Centre spatial JAXA de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	–
Inclinaison	–
Apogée	–
Périgée	–
Fonction générale de l'objet spatial	P-01 est un petit objet conçu pour entrer en contact avec la surface de Ryugu, en vue d'y effectuer des prélèvements de surface.

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	21 février 2019 UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	JAXA
Site Web	www.hayabusa2.jaxa.jp/en/
Corps céleste autour duquel l'objet spatial gravite	À la surface de Ryugu
Lanceur	H-IIA, vol nº 26
Autres renseignements	P-01 a été attaché à l'explorateur d'astéroïdes Hayabusa2, qui a été lancé par H-IIA le 3 décembre 2014. Il a été transféré sur l'astéroïde Ryugu par Hayabusa2 et déployé le 21 février 2019 UTC.

P-03

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	P-03
Indicatif national/numéro d'immatriculation	2014-076A-J
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	3 décembre 2014 à 4 h 22 mn 4 s UTC ; Centre spatial JAXA de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	–
Inclinaison	–
Apogée	–
Périgée	–
Fonction générale de l'objet spatial	P-03 est un petit objet conçu pour entrer en contact avec la surface de Ryugu, en vue d'y effectuer des prélèvements de surface.

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	11 juillet 2019 UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	JAXA
Site Web	www.hayabusa2.jaxa.jp/en/
Corps céleste autour duquel l'objet spatial gravite	À la surface de Ryugu
Lanceur	H-IIA, vol nº 26
Autres renseignements	P-03 a été attaché à l'explorateur d'astéroïdes Hayabusa2, qui a été lancé par H-IIA le 3 décembre 2014. Il a été transféré sur l'astéroïde Ryugu par Hayabusa2 et déployé le 11 juillet 2019 UTC.

QPS-SAR-1 Izanagi

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	2019-089E
Nom de l'objet spatial	QPS-SAR-1 Izanagi
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	Inde
Date et territoire ou lieu de lancement	11 décembre 2019 à 9 h 55 mn 0 s UTC ; Inde
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,1 minutes
Inclinaison	37 degrés
Apogée	583,8 kilomètres
Périgée	575,2 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Observation de la Terre

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	Institute for Q-shu Pioneers of Space, Inc.
Site Web	https://i-qps.net/
Lanceur	PSLV C48
Autres renseignements	Lancé par l'Organisation indienne de recherche spatiale le 11 décembre 2019

RAPIS-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	2019-003A
Nom de l'objet spatial	RAPIS-1 (RAPid Innovative payload demonstration Satellite)
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 de Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,24 degrés
Apogée	507 kilomètres
Périgée	507 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial	RAPIS-1 est un satellite expérimental japonais destiné à faire la démonstration de sept équipements expérimentaux.

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	23 juin 2020 à 22 h 50 mn 56 s UTC
Conditions physiques du déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	Position du satellite : demi-grand axe de 6 920,9 kilomètres Orientation : stable sur trois axes État : propergol épuisé
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Propriétaire : JAXA Exploitant : Axelspace Corporation
Site Web	www.kenkai.jaxa.jp/kakushin/kakushin01.html (en japonais)
Lanceur	Epsilon, vol nº 4 (Epsilon-4)
Autres renseignements	Lancé par Epsilon-4 le 18 janvier 2019 Organisme chargé du lancement : JAXA

RWASAT-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	1998-067QV
Nom de l'objet spatial	RWASAT-1
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	20 novembre 2019 à 8 h 55 mn 13 s UTC ; ISS
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,71 minutes
Inclinaison	51,64 degrés
Apogée	415 kilomètres
Périgée	400 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Observation de la Terre et communication 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	Université de Tokyo
Site Web	https://iss.jaxa.jp/en/kiboexp/news/191203_jssod12.html
Lanceur	H-IIB-F8 (JAXA)
Autres renseignements	Le satellite a été lancé par H-IIB-F8 le 24 septembre 2019 UTC et transporté jusqu'à l'ISS. Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA 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.

SCI

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	SCI
État d'immatriculation	Japon
Indicatif national/numéro d'immatriculation	2014-076A-F
Date et territoire ou lieu de lancement	3 décembre 2014 à 4 h 22 mn 4 s UTC ; Centre spatial JAXA de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	–
Inclinaison	–
Apogée	–
Périgée	–
Fonction générale de l'objet spatial	SCI est un petit objet conçu pour créer un cratère artificiel sur Ryugu, en vue de prélever des échantillons d'origine sous la surface. Il a créé un cratère d'environ 10 mètres de diamètre.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	5 avril 2019

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	www.hayabusa2.jaxa.jp/en/
Lanceur	H-IIA, vol nº 26
Autres renseignements	SCI a été attaché à l'explorateur d'astéroïdes Hayabusa 2, qui a été lancé par H-IIA le 3 décembre 2014. Il a été transféré sur l'astéroïde Ryugu par Hayabusa 2 et déployé le 5 avril 2019 UTC. L'objet a été détruit après l'impact.

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
Autres États de lancement	Nouvelle-Zélande et États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	15 décembre 2020 à 10 h 9 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.

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	Synspective Inc.
Site Web	https://synspective.com/
Lanceur	Electron (dix-septième mission)
Autres renseignements	Lancé par Rocket Lab Inc. le 15 décembre 2020

2020-009A

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	2020-009A
Indicatif national/numéro d’immatriculation	2020-009A
État d’immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	9 février 2020 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l’orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,3 degrés
Apogée	513 kilomètres
Périgée	499 kilomètres
Fonction générale de l’objet spatial	Satellite effectuant des missions confiées par le Gouvernement japonais

Japanese Data Relay System (JDRS)

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	2020-089A
Nom de l’objet spatial	Japanese Data Relay System (JDRS)
Indicatif national/numéro d’immatriculation	2020-089A
État d’immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	29 novembre 2020 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l’orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	0,0 degré
Apogée	35 792 kilomètres
Périgée	35 780 kilomètres
Fonction générale de l’objet spatial	Satellite effectuant des missions confiées par le Gouvernement japonais

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
Date et territoire ou lieu de lancement	20 mai 2020 à 17 h 31 UTC ; Centre spatial JAXA 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.

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	11 mars 2021 à 13 h 30 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 au 11 mars 2021 La palette extérieure n'a pas de batterie et son orbite devrait décliner dans les 25 ans.

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
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	24 janvier 2021 à 15 h 0 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

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	Institute for Q-shu Pioneers of Space, Inc.
Site Web	https://i-qps.net/
Lanceur	Falcon 9
Autres renseignements	Lancé par SpaceX le 24 janvier 2021

OPUSAT-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	1998-067SG
Nom de l’objet spatial	OPUSAT-II
État d’immatriculation	Japon
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	14 mars 2021 à 11 h 20 mn 10 s UTC ; ISS
Principaux paramètres de l’orbite	
Période nodale	92,90 minutes
Inclinaison	51,64 degrés
Apogée	419 kilomètres
Périgée	414 kilomètres
Fonction générale de l’objet spatial	Commande d’orientation, communication et déploiement

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	Centre de recherche sur les systèmes de petits engins spatiaux de l’Université préfectorale d’Osaka (Japon)
Site Web	www.sssrc.aero.osakafu-u.ac.jp/activity/opusat-ii-project/

Autres renseignements	L’objet spatial a été lancé le 20 février 2021 UTC par Antares et transporté jusqu’à l’ISS par un vaisseau cargo Cygnus. 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.

MMSAT-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	1998-067SJ
Nom de l’objet spatial	MMSAT-1
État d’immatriculation	Japon
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	22 mars 2021 à 8 h 30 mn 0 s UTC ; ISS
Principaux paramètres de l’orbite	
Période nodale	92,96 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	422 kilomètres
Périgée	417 kilomètres
Fonction générale de l’objet spatial	Obtenir des images de la surface de la Terre à l’aide d’un système de télescope à haute résolution. Surveiller la surface de la Terre et les zones forestières à l’aide d’une caméra hyperspectrale polychrome à résolution moyenne utilisant 600 bandes spectrales différentes. Fournir des images des zones sinistrées. Surveiller les conditions météorologiques à l’aide d’une caméra à œil de poisson.

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 : Myanmar Aerospace Engineering University Exploitant : Université de Tohoku (Japon)

Autres renseignements	MMSAT-1 est le premier satellite de 50 kilogrammes du Myanmar ; il a été mis au point par les universités de Tohoku et d'Hokkaido (Japon), dans le cadre d'un contrat de recherche et développement établi par la Myanmar Aerospace Engineering University. Organisme chargé du lancement : Space BD Inc. (prestataire japonais de services de lancement) Le satellite MMSAT-1 a été lancé par Antares 230+ de Northrop Grumman le 20 février 2021 et transporté jusqu'à l'ISS par le vaisseau cargo Cygnus NG-15. 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.

GRUS-1B

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	2021-022C
Nom de l'objet spatial	GRUS-1B
État d'immatriculation	Japon
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 ; Cosmodrome de Baïkonour (Kazakhstan)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,3 minutes
Inclinaison	97,7 degrés
Apogée	585 kilomètres
Périgée	585 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	GRUS-1B est un microsatellite de nouvelle génération, équipé d'appareils optiques de télédétection. Sa masse est de 112 kilogrammes et sa résolution au sol de 2,5 mètres.

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	Axelspace Corporation
Site Web	www.axelspace.com/en/solution_/grus/
Lanceur	Soyouz-2.1a

Autres renseignements	Le satellite a été lancé lors d'une mission commerciale de lancement de Soyouz-2 assurée par GK Launch Services le 22 mars 2021.

GRUS-1C

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	2021-022B
Nom de l'objet spatial	GRUS-1C
État d'immatriculation	Japon
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 ; Cosmodrome de Baïkonour (Kazakhstan)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,3 minutes
Inclinaison	97,7 degrés
Apogée	585 kilomètres
Périgée	585 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	GRUS-1C est un microsatellite de nouvelle génération, équipé d'appareils optiques de télédétection. Sa masse est de 112 kilogrammes et sa résolution au sol de 2,5 mètres.

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	Axelspace Corporation
Site Web	www.axelspace.com/en/solution_/grus/
Lanceur	Soyouz-2.1a
Autres renseignements	Le satellite a été lancé lors d'une mission commerciale de lancement de Soyouz-2 assurée par GK Launch Services le 22 mars 2021.

GRUS-1D

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	2021-022E
Nom de l'objet spatial	GRUS-1D
État d'immatriculation	Japon
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 ; Cosmodrome de Baïkonour (Kazakhstan)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,3 minutes
Inclinaison	97,7 degrés
Apogée	585 kilomètres
Périgée	585 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	GRUS-1D est un microsatellite de nouvelle génération, équipé d'appareils optiques de télédétection. Sa masse est de 112 kilogrammes et sa résolution au sol de 2,5 mètres.

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 : Préfecture de Fukui (Japon) Exploitant : Axelspace Corporation
Site Web	www.axelspace.com/en/solution_/grus/
Lanceur	Soyouz-2.1a
Autres renseignements	Le satellite a été lancé lors d'une mission commerciale de lancement de Soyouz-2 assurée par GK Launch Services le 22 mars 2021.

GRUS-1E

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	2021-022D
Nom de l'objet spatial	GRUS-1E
État d'immatriculation	Japon
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 ; Cosmodrome de Baïkonour (Kazakhstan)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,3 minutes
Inclinaison	97,7 degrés
Apogée	585 kilomètres
Périgée	585 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	GRUS-1E est un microsatellite de nouvelle génération, équipé d'appareils optiques de télédétection. Sa masse est de 112 kilogrammes et sa résolution au sol de 2,5 mètres.

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	Axelspace Corporation
Site Web	www.axelspace.com/en/solution_/grus/
Lanceur	Soyouz-2.1a
Autres renseignements	Le satellite a été lancé lors d'une mission commerciale de lancement de Soyouz-2 assurée par GK Launch Services le 22 mars 2021.

ELSA-d

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	2021-022N
Nom de l'objet spatial	ELSA-d
État d'immatriculation	Japon
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 ; Cosmodrome de Baïkonour (Kazakhstan)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95,58 minutes
Inclinaison	97,56 degrés
Apogée	559 kilomètres
Périgée	534 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Le programme End-of-Life Services by Astroscale (ELSA) est un service de récupération d'engins spatiaux destiné aux exploitants de satellites. ELSA-d (mission de démonstration) est la première mission à faire la démonstration des technologies de base nécessaires à l'amarrage et à l'enlèvement des débris. ELSA-d se compose de deux engins spatiaux : un satellite de service (d'une masse d'environ 175 kg) et un satellite client (d'une masse d'environ 17 kg), lancés ensemble, accrochés l'un à l'autre. Conçu pour retirer en toute sécurité les débris de l'orbite, le satellite de service est équipé de technologies de rendez-vous de proximité et d'un mécanisme d'amarrage magnétique. Le satellite client est la réplique d'un débris équipée d'une plaque ferromagnétique permettant l'amarrage.

	Le satellite de service se livrera à plusieurs opérations de désamarrage et d'amarrage avec le satellite client, dans une série de démonstrations techniques prouvant sa capacité de trouver et de capturer des satellites défectueux et d'autres débris. Les démonstrations consistent à rechercher le satellite client, à l'inspecter et à opérer un rendez-vous avec lui, ainsi qu'à réaliser des manœuvres d'amarrage avec et sans culbutage.

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/elsa-d/
Lanceur	Soyouz-2.1a équipé d'un étage supérieur Fregat (utilisé pour le lancement du satellite CAS500-1, ainsi que de petits satellites et de CubeSats)
Autres renseignements	ELSA-d se compose de deux engins spatiaux : un satellite de service (d'une masse d'environ 175 kg) et un satellite client (d'une masse d'environ 17 kg), lancés ensemble, accrochés l'un à l'autre. Le satellite client sera immatriculé en tant que nouvel objet spatial après sa séparation du satellite de service. Le satellite de service ELSA-d et le satellite client ELSA-d sont soumis à des licences distinctes pour leurs opérations de mission en vertu de la loi sur l'espace (*Outer Space Act*) de 1986 du Royaume-Uni de Grande-Bretagne et d'Irlande du Nord et font l'objet de contrôles au Royaume-Uni conformément aux dispositions de cette loi. Les satellites ont été lancés lors d'une mission commerciale de lancement de Soyouz-2 assurée par GK Launch Services le 22 mars 2021.

RSP-00

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	1998-067PP
Nom de l'objet spatial	RSP-00
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/966

Date et territoire ou lieu de lancement	6 octobre 2018 à 17 h 0 mn 0 s UTC ; ISS
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	91 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	401,8 kilomètres
Périgée	393,7 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Démonstration technologique d'un émetteur qui réalise des transmissions plus rapides qu'un émetteur traditionnel en envoyant des photos de la Terre prises par le RSP-00 lui-même. Un émetteur classique est également installé et envoie des photos.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	14 mars 2021 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	Projet Ryman Sat (Japon)
Autres renseignements	L'objet spatial a été lancé le 22 septembre 2018 UTC par H-IIB-F7 et transporté jusqu'à l'ISS par HTV-7. 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.

RSP-01

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	1998-067SB
Nom de l'objet spatial	RSP-01
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	14 mars 2021 à 11 h 20 mn 0 s UTC ; ISS
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,87 minutes
Inclinaison	51,64 degrés
Apogée	417 kilomètres
Périgée	414 kilomètres

Fonction générale de l’objet spatial	RSP-01 est une mission CubeSat 1U qui consiste à : a) envoyer des images du satellite lui-même prises par une caméra embarquée ; b) envoyer des images en haute définition prises par une caméra embarquée ; et c) démontrer la capacité du satellite de fonctionner de manière autonome grâce à l’apprentissage automatique.

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	Projet Ryman Sat (Japon)
Site Web	www.rsp01.rymansat.com/en
Autres renseignements	L’objet spatial a été lancé le 20 février 2021 UTC par Antares et transporté jusqu’à l’ISS par Cygnus NG-15. 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.

Tsuru

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	1998-067SD
Nom de l’objet spatial	Tsuru
État d’immatriculation	Japon
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	14 mars 2021 à 11 h 20 mn 0 s UTC ; ISS
Principaux paramètres de l’orbite	
Période nodale	91,1 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	416 kilomètres
Périgée	415 kilomètres
Fonction générale de l’objet spatial	Transmission de messages courts par balise CW ; communication par enregistrement et retransmission des données de télédétection des terminaux au sol à la station au sol ; photographie de la Terre à l’aide d’un module de caméra disponible dans le commerce ; démonstration d’une colle disponible dans le commerce ; démonstration de la détermination et du contrôle actifs de l’attitude ; démonstration de cellules photovoltaïques à pérovskite ;

	démonstration de la conception d'une antenne en boucle à l'aide de la structure du satellite ; démonstration du traitement et de la classification des images embarquées ; et démonstration d'un circuit de détection des blocages.

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 Kyushu (Japon)
Site Web	https://birds4.birds-project.com/
Autres renseignements	Lancé par Antares le 20 février 2021 et transporté jusqu'à l'ISS par le vaisseau Cygnus NG-15 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.

WARP-01

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	1998-067SA
Nom de l'objet spatial	WARP-01
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	14 mars 2021 à 11 h 50 mn 0 s UTC ; ISS
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,8 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	425,0 kilomètres
Périgée	417,5 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Démonstration de nouveaux composants de plateforme satellitaire Transport dans l'espace de plaques commémoratives de mariage Collecte d'images de la Terre et de l'espace Étude du rayonnement ambiant dans l'espace Étude de l'environnement radioélectrique dans l'espace

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	Warpspace Inc. et Université de Tsukuba (Japon)
Site Web	https://warpspace.jp/
Lanceur	Antares 230+
Autres renseignements	WARP-01 a été lancé le 20 février 2021 UTC par Antares 230+ et transporté jusqu'à l'ISS par le vaisseau de ravitaillement commercial Cygnus NG-15 (version améliorée). 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.

STARS-EC

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	1998-067SE
Nom de l'objet spatial	STARS-EC
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	États-Unis
Date et territoire ou lieu de lancement	14 mars 2021 à 15 h 0 mn 0 s UTC ; ISS
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,9 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	425,7 kilomètres
Périgée	417,0 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	CubeSat 3U équipé d'un ascenseur spatial de très petite dimension Le filin est relié à des CubeSats 1U positionnés aux deux extrémités (chaque partie du filin mesure 11 mètres de long, pour une longueur totale de 22 mètres). Le CubeSat 1U central se déplace le long du filin.

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 Shizuoka
Lanceur	Antares
Autres renseignements	L'objet spatial a été lancé le 20 février 2021 UTC par Antares et transporté jusqu'à l'ISS par Cygnus NG-15. 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.

Annexe II

Données relatives à l'immatriculation de fusées lancées par le Japon*

Étage supérieur du lanceur H-IIA, vol nº 41

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	2020-009B
Nom de l'objet spatial	Étage supérieur du lanceur H-IIA, vol nº 41
Indicatif national/numéro d'immatriculation	2020-009B
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	9 février 2020 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,3 degrés
Apogée	513 kilomètres
Périgée	499 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Étage supérieur hors d'usage du lanceur H-IIA, vol nº 41

Lanceur H-IIA, vol nº 42

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	2020-047B
Nom de l'objet spatial	Lanceur H-IIA, vol nº 42
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	19 juillet 2020 à 21 h 58 mn 14 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	Données non disponibles (trajectoire de transfert vers Mars)
Inclinaison	30,3 degrés
Apogée	Données non disponibles (trajectoire de transfert vers Mars)
Périgée	240 kilomètres

* 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.

Fonction générale de l'objet spatial	Le lanceur H-IIA (vol nº 42) a été utilisé pour placer la sonde martienne Hope des Émirats arabes unis sur une trajectoire de transfert vers Mars.

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 nº 42
Corps céleste autour duquel l'objet spatial gravite	Le Soleil

Étage supérieur du lanceur H-IIA, vol nº 43

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	2020-089B
Nom de l'objet spatial	Étage supérieur du lanceur H-IIA, vol nº 43
Indicatif national/numéro d'immatriculation	2020-089B
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	29 novembre 2020 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	621 minutes
Inclinaison	28,5 degrés
Apogée	35 262 kilomètres
Périgée	200 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Étage supérieur hors d'usage du lanceur H-IIA, vol nº 43