



Secrétariat

Distr. générale
31 octobre 2018
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 16 octobre 2018, 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, 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), a l'honneur de communiquer des renseignements concernant les objets spatiaux lancés par le Japon (voir annexe).



Annexe

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

De-orbit Mechanism Demonstration CubeSat « Freedom »

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	1998-067KS
Nom de l'objet spatial	De-orbit Mechanism Demonstration CubeSat « Freedom »
Indicatif national	1998-067KS
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	16 janvier 2017 à 9 h 10 UTC ; Station spatiale internationale
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	93 minutes
Inclinaison	51,7 degrés
Apogée	420 kilomètres
Périgée	400 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Démonstration d'un dispositif de déploiement à couche mince (dispositif de désorbitation)
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	6 février 2017

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	Nakashimada Engineering Works, Ltd., et Université de Tohoku
Autres renseignements	Le CubeSat « Freedom » a été mis sur orbite terrestre basse depuis la Station spatiale internationale à l'aide du bras robotique du module d'expérimentation japonais (Kibo). La date de lancement est la date à laquelle il a été mis sur orbite depuis la Station spatiale internationale. Les principaux paramètres de l'orbite ont été relevés au 16 janvier 2017.

* 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.

ITF-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	1998-067KU
Nom de l'objet spatial	ITF-2
Indicatif national	1998-067KU
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	16 janvier 2017 à 9 h 10 mn 0 s UTC ; Station spatiale internationale
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	91 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	339 kilomètres
Périgée	336 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	ITF-2 utilise une balise de télémessure de 435 MHz pour transmettre un signal audiocodé en morse sur un émetteur FM d'une puissance de 300 milliwatts. La réception du signal audio se fait grâce à un simple émetteur-récepteur portable relié à une simple antenne Yagi-Uda. Vérification d'un nouveau type de microprocesseur dans l'environnement spatial. Vérification d'un nouveau type d'antenne planaire de petite taille

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 Tsukuba
Autres renseignements	La date de lancement est la date du déploiement depuis la Station spatiale internationale.

Waseda-Sat3

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	1998-067KV
Nom de l'objet spatial	Waseda-Sat3
Indicatif national	1998-067KV
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	16 janvier 2017 à 9 h 10 mn 0 s UTC ; Station spatiale internationale

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale	91 minutes
Inclinaison	53 degrés
Apogée	6 699 kilomètres
Périgée	6 694 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Essai d'un système expérimental de désorbitation utilisant des membranes pliantes

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 Waseda
Autres renseignements	La date de lancement est la date du déploiement depuis la Station spatiale internationale

EGG**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	1998-067KW
Nom de l'objet spatial	EGG
Indicatif national	1998-067KW
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	16 janvier 2017 à 9 h 20 UTC ; Station spatiale internationale
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,7 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	6 791,6 kilomètres
Périgée	6 769,9 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite expérimental d'ingénierie pour le déploiement d'aérocoques gonflables, la désintégration orbitale par traînée aérodynamique et les opérations utilisant le Système de positionnement global et le Système Iridium de téléphonie cellulaire mondiale.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	14 mai 2017 à 20 h 40 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 d'être fonctionnel	14 mai 2017 à 20 h 40 mn 0 s UTC
Date de déplacement de l'objet	11 février 2017 à 9 h 00 mn 0 s UTC
Conditions physiques du déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	L'objet spatial fonctionnait normalement. L'aérocoque de 0,8 m de diamètre a été déployée
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Université de Tokyo
Autres renseignements	La date de lancement est la date du déploiement depuis la Station spatiale internationale.

AOBA Velox-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	1998-067KX
Nom de l'objet spatial	AOBA Velox-III
Indicatif national	1998-067KX
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	16 janvier 2017 UTC ; Station spatiale internationale
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	91,1 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	330 kilomètres
Périgée	325 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Démonstration en orbite d'un système de propulsion électrique à plasma pulsé. Détection des défaillances de microprocesseurs induites par les radiations nucléaires

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	http://kitsat.net/av3/index.html (en japonais)
Autres renseignements	La date de lancement est la date du déploiement depuis la Station spatiale internationale

Deuxième 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	2017-028A
Nom de l'objet spatial	Deuxième satellite Quasi-Zenith « Michibiki »
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	1 ^{er} juin 2017 à 00 h 17 mn 46 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Préfecture de Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	44,28 degrés
Apogée	38 933 kilomètres
Périgée	32 641 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Deuxième satellite utilisé dans le système de satellites Quasi-Zenith, système japonais de navigation par satellite fonctionnant sur une orbite géosynchrone elliptique inclinée en vue d'obtenir une visibilité optimale en haute altitude dans les canyons urbains et les zones montagneuses.

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	Secrétariat de la politique spatiale nationale, Bureau du Cabinet (Japon)
Site Web	http://qzss.go.jp/en
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 34 (H-IIA-F34)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Toki

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	1998-067MU
Nom de l'objet spatial	Toki
Indicatif national	1998-067MU
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	7 juillet 2017 UTC ; Station spatiale internationale

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale	91,68 minutes
Inclinaison	51,635 degrés
Apogée	359 kilomètres
Périgée	357 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial : Observation de la Terre, communication par la transmission de signaux sonores, et détection des événements isolés

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 : <http://birds1.birds-project.com>

Autres renseignements : La date de lancement est la date du déploiement depuis la Station spatiale internationale.

Troisième 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 : 2017-048A

Nom de l'objet spatial : Troisième satellite Quasi-Zenith « Michibiki »

État d'immatriculation : Japon

Date et territoire ou lieu de lancement : 19 août 2017 à 5 h 29 mn 0 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Préfecture de Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	0,07 degré
Apogée	35 792 kilomètres
Périgée	32 780 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial : Troisième satellite utilisé dans le système de satellite Quasi-Zenith, système japonais de navigation par satellite fonctionnant sur une orbite géostationnaire

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

Position géostationnaire : 127 degrés est

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial : Secrétariat de la politique spatiale nationale, Bureau du Cabinet (Japon)

Site Web : <http://qzss.go.jp/en>

Lanceur	Lanceur H-IIA, vol. n° 35 (H-IIA-F35)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

BSAT-4a

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	2017-059B
Nom de l'objet spatial	BSAT-4a
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	France
Date et territoire ou lieu de lancement	29 septembre 2017 à 21 h 56 mn 33 s UTC ; Kourou (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436,08 minutes
Inclinaison	0,05 degré
Apogée	35 806 kilomètres
Périgée	35 766 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Télécommunications et radiodiffusion 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)
Lanceur	Ariane 5
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Arianespace

Quatrième 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	2017-062A
Nom de l'objet spatial	Quatrième satellite Quasi-Zenith « Michibiki »
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	9 octobre 2017 à 22 h 01 mn 37 s UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Préfecture de Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	40,59 degrés
Apogée	38 919 kilomètres
Périgée	32 650 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial

Quatrième satellite utilisé dans le système de satellites Quasi-Zenith, système japonais de navigation par satellite fonctionnant sur une orbite géosynchrone elliptique inclinée en vue d'obtenir une visibilité optimale en haute altitude dans les canyons urbains et les zones montagneuses

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	Secrétariat de la politique spatiale nationale, Bureau du Cabinet (Japon)
Site Web	http://qzss.go.jp/en
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 36 (H-IIA-F36)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

2018-052A

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	2018-052A
Indicatif national	2018-052A
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	12 juin 2018 UTC ; Centre spatial de Tanegashima, Préfecture de 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

Satellite effectuant des missions confiées par le Gouvernement japonais