

**Secrétariat**

Distr. générale
18 mars 2016
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 11 mars 2016, adressée au Secrétaire
général par la Mission permanente du Japon auprès de
l'Organisation des Nations Unies (Vienne)**

La Mission permanente du Japon auprès de l'Organisation des Nations Unies (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, y compris les modifications touchant leur exploitation (voir annexe).



Annexe

Données relatives à l'immatriculation d'objets spatiaux lancés par le Japon, y compris les modifications touchant leur exploitation*

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:	Hayabusa2
Indicatif national:	2014-076A
État d'immatriculation:	Japon
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 (au 3 décembre 2014)	
Période nodale:	525 960 minutes
Inclinaison:	22,1 degrés
Apogée:	163 376 100 kilomètres
Périgée:	137 100 000 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Rapporter sur la Terre des échantillons provenant d'un astéroïde de type C appelé "Ryugu", 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

Site Web:	http://global.jaxa.jp/projects/sat/hayabusa2/
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial:	Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)
Lanceur:	Lanceur H-IIA, vol n° 26 (H-IIA-F26)
Corps céleste autour duquel le satellite orbite:	Astéroïde "Ryugu"

* 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.

Autres renseignements: Organismes chargés du lancement: Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

Véhicule de transfert H-II "Kounotori5" (HTV5)

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: 2015-038A

Nom: Véhicule de transfert H-II "Kounotori5" (HTV5)

Indicatif national: 2015-038A

État d'immatriculation: Japon

Date et territoire ou lieu de lancement: 19 août 2015 à 11 h 50 mn 49 s UTC
Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite (au 25 août 2015)

Période nodale: 92,6 minutes

Inclinaison: 51,7 degrés

Apogée: 406,5 kilomètres

Périgée: 392,9 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial: HTV5 est un vaisseau de ravitaillement non habité utilisé pour transporter jusqu'à la Station spatiale internationale divers chargements comprenant notamment des matériaux de recherche, du matériel de remplacement et des biens de consommation courante.

Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation: 30 septembre 2015

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

Lanceur: Lanceur H-IIB, vol n° 5 (H-IIB-F5)

Autres renseignements: Après la livraison de son chargement à la Station spatiale internationale, le HTV5 s'est séparé de la Station et a fait une rentrée contrôlée dans l'atmosphère terrestre.

Organismes chargés du lancement: Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

2015-004A**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:	2015-004A
Indicatif national:	2015-004A
État d'immatriculation:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement:	1 ^{er} février 2015 UTC Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	94 minutes
Inclinaison:	97,5 degrés
Apogée:	514 kilomètres
Périgée:	494 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Satellite effectuant des missions confiées par le Gouvernement japonais

2015-015A**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:	2015-015A
Indicatif national:	2015-015A
État d'immatriculation:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement:	26 mars 2015 UTC Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	94 minutes
Inclinaison:	97,3 degrés
Apogée:	498 kilomètres
Périgée:	483 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Satellite effectuant des missions confiées par le Gouvernement japonais

EXOS-D (Akebono)

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:	1989-016A
Nom:	EXOS-D (Akebono)
Indicatif national:	1989-016A
État d'immatriculation:	Japon
Document relatif à l'immatriculation:	ST/SG/SER.E/201
Date et territoire ou lieu de lancement:	21 février 1989 à 23 h 30 UTC Centre spatial de Kagoshima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite (au 22 février 1989)	
Période nodale:	211,8 minutes
Inclinaison:	75,1 degrés
Apogée:	10 507,5 kilomètres
Périgée:	273,9 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Observation de haute précision du comportement et du mécanisme d'accélération des particules responsables des aurores boréales dans la magnétosphère terrestre

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

Date à laquelle l'objet spatial a cessé d'être fonctionnel:	23 avril 2015 à 6 h 59 UTC
Site Web:	www.isas.jaxa.jp/e/enterp/missions/akebono/
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial:	Agence japonaise d'exploration aérospatiale (ex-Institut des sciences spatiales et astronautiques)
Lanceur:	Mu-3SII-4

“ARTSAT1: INVADER”, premier satellite d'art

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:	2014-009F
---	-----------

Nom:	“ARTSAT1: INVADER”, premier satellite d’art
Indicatif national:	2014-009F
État d’immatriculation:	Japon
Document relatif à l’immatriculation:	ST/SG/SER.E/735
Date et territoire ou lieu de lancement:	27 février 2014 à 18 h 37 mn 0 s UTC Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l’orbite (au 7 mars 2014)	
Période nodale:	92,1 minutes
Inclinaison:	65,0 degrés
Apogée:	392,0 kilomètres
Périgée:	364,1 kilomètres
Fonction générale de l’objet spatial:	Le satellite INVADER (Interactive satellite for Art and Design Experimental Research), qui est un satellite CubeSat 1U, est un projet artistique de la Tama Art University. C’est la première mission du projet ARTSAT d’art par satellite. Le satellite apporte à la communauté des radioamateurs une contribution dans le domaine des arts. Il est doté de capteurs dont les données peuvent être utilisées dans des œuvres d’art.
Date de désintégration/rentrée dans l’atmosphère/désorbitation:	2 septembre 2014

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
Lanceur:	Lanceur H-IIA, vol n° 23 (H-IIA-F23)
Autres renseignements:	Organismes chargés du lancement: Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d’exploration aérospatiale

2003-009A

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:	2003-009A
Indicatif national:	2003-009A

État d'immatriculation:	Japon
Document relatif à l'immatriculation:	ST/SG/SER.E/552
Date et territoire ou lieu de lancement:	28 mars 2003 UTC Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	94 minutes
Inclinaison:	97,3 degrés
Apogée:	502 kilomètres
Périgée:	486 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Satellite effectuant des missions confiées par le Gouvernement japonais
Date de désintégration/rentree dans l'atmosphère/désorbitation:	18 juillet 2014

2007-005A

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:	2007-005A
Indicatif national:	2007-005A
État d'immatriculation:	Japon
Document relatif à l'immatriculation:	ST/SG/SER.E/552
Date et territoire ou lieu de lancement:	24 février 2007 UTC Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	94 minutes
Inclinaison:	97,3 degrés
Apogée:	502 kilomètres
Périgée:	485 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Satellite effectuant des missions confiées par le Gouvernement japonais
Date de désintégration/rentree dans l'atmosphère/désorbitation:	13 avril 2014

2007-005B**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:	2007-005B
Indicatif national:	2007-005B
État d'immatriculation:	Japon
Document relatif à l'immatriculation:	ST/SG/SER.E/552
Date et territoire ou lieu de lancement:	24 février 2007 UTC Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	94 minutes
Inclinaison:	97,3 degrés
Apogée:	506 kilomètres
Périgée:	479 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Satellite effectuant des missions confiées par le Gouvernement japonais
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation:	11 décembre 2013
