



---

**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 25 juillet 2019, 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 I) et des informations supplémentaires sur des objets spatiaux précédemment immatriculés (voir annexe II).



## Annexe I

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

#### PROCYON

##### 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	2014-076D
Nom de l'objet spatial	PROCYON
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	3 décembre 2014 à 4 h 22 mn 4 s (UTC) ; Centre spatial de Tanegashima, Préfecture de Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	Sans objet (trajectoire de libération terrestre)
Inclinaison	Sans objet (trajectoire de libération terrestre)
Apogée	Sans objet (trajectoire de libération terrestre)
Périgée	Sans objet (trajectoire de libération terrestre)
Fonction générale de l'objet spatial	Les principaux objectifs de PROCYON consistent à faire la démonstration d'une plateforme de micro-satellite destinée à l'exploration de l'espace lointain avec les fonctions suivantes : production d'électricité, contrôle thermique, contrôle d'attitude, télécommunications et détermination de l'orbite dans l'espace lointain ; et correction d'orbite par un petit système à propulsion électrique. Les objectifs secondaires consistent à tester les télécommunications grâce à un amplificateur de puissance en bande X à GaN de haute efficacité ; à déterminer avec précision la navigation dans l'espace lointain grâce à la technique de la variation différentielle directe de la distance ; à rencontrer un astéroïde en navigation optique ; et à observer un astéroïde en vol rapproché.

##### 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 cesse d'être fonctionnel	4 décembre 2015 (UTC)
Conditions physiques au moment du déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	Depuis le 4 décembre 2015, l'équipe chargée de PROCYON essaie d'entrer en contact avec lui mais aucun signal n'a pour l'instant

\* 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.

	été reçu en retour, ce qui signifie que l'astronef a cessé d'être fonctionnel sur l'orbite héliocentrique.
Site Web	<a href="http://www.facebook.com/procyon.spacecraft">www.facebook.com/procyon.spacecraft</a>
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Université de Tokyo
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 26 (H-IIA-26F)
Corps céleste autour duquel l'objet spatial gravite	Soleil

## ChubuSat-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	2016-012B
Nom de l'objet spatial	ChubuSat-2
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 février 2016 à 8 h 45 mn 0 s (UTC) ; Centre spatial de Tanegashima, Préfecture de Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,0 minutes
Inclinaison	31,0 degrés
Apogée	583,4 kilomètres
Périgée	564,0 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Observation du rayonnement solaire et du rayonnement de la Terre. Imagerie de la Terre par caméra infrarouge. Service de relais pour les messages des radioamateurs.

### 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 Nagoya
Site Web	<a href="http://www.frontier.phys.nagoya-u.ac.jp/jp/chubusat/chubusat_satellite2.html">www.frontier.phys.nagoya-u.ac.jp/jp/chubusat/chubusat_satellite2.html</a>
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 30 (H-IIA-30F)
Autres renseignements	Il s'agissait d'un petit satellite auxiliaire ; le principal satellite était le Hitomi de l'Agence japonaise d'exploration spatiale (JAXA).

## TRICOM-1 R

### 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	2018-016A
Nom de l'objet spatial	TRICOM-1R
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	3 février 2018 à 5 h 3 mn 0 s (UTC) ; Centre spatial d'Uchinoura (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	107 minutes
Inclinaison	30,785 degrés
Apogée	2 010 kilomètres
Périgée	183 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Emport de caméras. Enregistrement et retransmission (collecte des données) Observation immédiate.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	21 août 2018 à 21 h 50 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	Laboratoire Nakasuka & Funase, Université de Tokyo (Japon)
Site Web	<a href="http://www.t.u-tokyo.ac.jp/foe/press/setnws_201802211351495770963444.html">www.t.u-tokyo.ac.jp/foe/press/setnws_201802211351495770963444.html</a>
Lanceur	Lanceur SS-520, vol n° 5 (SS-520-5)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA) et Institut des sciences spatiales et astronautiques (ISAS)

## STARS AO (Aoi)

### 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	2018-084J
Nom de l'objet spatial	STARS AO (Aoi)
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	29 octobre 2018 à 4 h 8 mn 0 s (UTC) ; Centre spatial de Tanegashima, Préfecture de Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	97 minutes
Inclinaison	97,84 degrés
Apogée	604,1 kilomètres
Périgée	593,8 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Télescope orbital à bas coût : la mission a pour objet de réaliser des observations astronomiques en orbite au même coût et à la même fréquence qu'au sol et d'assurer une liaison radioamateur descendante de données à grande capacité.

**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	Laboratoire Nohmi, Université de Shizuoka
Site Web	<a href="https://stars-ao.info">https://stars-ao.info</a>
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 40 (H-IIA-40F)
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : JAXA

**GRUS-1 A**

**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	2018-111Q
Nom de l'objet spatial	GRUS-1A
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	27 décembre 2018 à 2 h 7 mn 18 s (UTC) ; Cosmodrome de Vostochny (Fédération de Russie)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	96,3 minutes
Inclinaison	97,7 degrés
Apogée	588 kilomètres
Périgée	588 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	GRUS-1A est un microsatellite équipé d'appareils optiques de détection de nouvelle génération. Sa masse est de 110 kg et la résolution au sol de 2,5 m.

**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](http://www.axelspace.com/en/solution_/grus)

Lanceur Soyouz-2.1a

**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 RAPid Innovative payload demonstration Satellite (RAPIS-1)

État d'immatriculation Japon

Date et territoire ou lieu de lancement 18 janvier 2019 à 0 h 50 mn 20 s (UTC) ; Centre spatial d'Uchinoura (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 Le RAPid Innovative payload demonstration Satellite (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**

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial Propriétaire : JAXA  
Exploitant : Axelspace Corporation

Site Web [www.kenkai.jaxa.jp/kakushin/kakushin01.html](http://www.kenkai.jaxa.jp/kakushin/kakushin01.html)

Lanceur Lanceur Epsilon, vol n° 4 (Epsilon-4)

**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

Date et territoire ou lieu de lancement 18 janvier 2019 à 0 h 50 mn 20 s (UTC) ; Centre spatial d'Uchinoura (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	<p>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.</p> <p>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.</p> <p>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).</p>

**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	<a href="http://star-ale.com/en/?ja">http://star-ale.com/en/?ja</a>
Lanceur	Lanceur Epsilon, vol n° 4 (Epsilon-4)
Autres renseignements	<p>Lancé par JAXA</p> <p>L'utilisation du mécanisme de désorbitation et la première libération de particules se feront selon le calendrier suivant :</p> <p>Mécanisme de désorbitation : avril 2019-février 2020 (ouverture, descente vers l'altitude d'exploitation, séparation)</p> <p>Particules : mars-juillet 2020 (par la suite, les particules seront libérées en fonction d'événements particuliers)</p>

## Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 32

### 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	2017-005B
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 32
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	24 janvier 2017 à 7 h 44 mn 0 s (UTC) Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	637,2 minutes
Inclinaison	21,0 degrés
Apogée	35 941,3 kilomètres
Périgée	360,0 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	L'objet spatial est le corps de fusée hors d'usage du lanceur H-IIA, vol n° 32.

### 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	Corps de fusée du lanceur H-IIA, vol n° 32
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA

## Annexe II

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

#### WINDS (Kizuna)

##### 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	2008-007A
Nom de l'objet spatial	WINDS (Kizuna)
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/556 ST/SG/SER.E/556/Corr.1
Date et territoire ou lieu de lancement	23 février 2008 à 8 h 55 mn (UTC) ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	0,05 degré
Apogée	35 798 kilomètres
Périgée	35 775 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Mise au point, expérimentation et vérification technologiques propres à assurer l'accès haut débit à Internet au Japon et dans la région Asie-Pacifique en utilisant les nouvelles techniques suivantes : amplificateur multiport, antenne active à réseaux phasés et routeur haut débit embarqué.

##### 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 cesse d'être fonctionnel	27 février 2019 UTC
Conditions physiques au moment du déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	La manœuvre de désorbitation n'a pas réussi en raison d'une perte de contrôle.  Les batteries et les systèmes sous pression sont conçus pour fuir avant d'exploser, ce qui réduit les risques de désintégration.
Position géostationnaire	142,67 degrés Est (au 6 mars 2019)
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 14

\* 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 JAXA**2013-002B****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	2013-002B
Indicatif national	2013-002B
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/674
Date et territoire ou lieu de lancement	27 janvier 2013 (UTC) ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,5 degrés
Apogée	525 kilomètres
Périgée	517 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite effectuant des missions confiées par le Gouvernement japonais
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	20 février 2019

**Véhicule de transfert H-II « Kounotori7 » (HTV7)****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	2018-073A
Nom de l'objet spatial	Véhicule de transfert H-II « Kounotori7 » (HTV7)
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/869
Date et territoire ou lieu de lancement	22 septembre 2018 à 17 h 52 mn 27 s (UTC) ; Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,7 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	410,4 kilomètres
Périgée	399,8 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	HTV7 est un vaisseau de ravitaillement non habité utilisé pour transporter jusqu'à la Station spatiale internationale différents types de cargaisons comprenant notamment

---

du matériel de recherche, du matériel de remplacement et des biens de consommation courante.

Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation 11 novembre 2018

**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° 7 (H-IIB-F7)

Autres renseignements Après la livraison de sa cargaison à la Station spatiale internationale, le HTV7 s'est séparé de la Station et a fait une rentrée contrôlée dans l'atmosphère.

Au moment de la désorbitation, une petite capsule s'est séparée de HTV7 et est également rentrée dans l'atmosphère.

---