



---

**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 14 janvier 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 annexe)<sup>1</sup>.

---

<sup>1</sup> Les données sur l'objet spatial référencé dans l'annexe ont été inscrites au Registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique le 28 janvier 2021.



## Annexe

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

#### Équipement d'acquisition de données sur le milieu spatial – Charge utile attachée (SEDA-AP)

##### 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	1998-067PU
Nom de l'objet spatial	Équipement d'acquisition de données sur le milieu spatial – Charge utile attachée (SEDA-AP)
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	États-Unis d'Amérique
Date et territoire ou lieu de lancement	15 juillet 2009 UTC ; Centre spatial Kennedy de la National Aeronautics and Space Administration (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	Cette charge utile est une installation de surveillance du milieu spatial de la Station spatiale internationale (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	20 décembre 2018 à 22 h 49 UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)
Lanceur	STS-127 (Endeavour)
Autres renseignements	SEDA-AP a été séparé de l'ISS le 20 décembre 2018 à 22 h 49 UTC  SEDA-AP n'a pas de batterie et devrait se désintégrer dans les 25 ans.

\* 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.

## Hagoromo

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1990-007B
Nom de l'objet spatial	Hagoromo
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	24 janvier 1990 UTC ; Institut des sciences spatiales et astronautiques (ISAS), Centre spatial de Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	–
Inclinaison	–
Apogée	–
Périgée	–
Fonction générale de l'objet spatial	Démonstration de technologies pour l'exploration lunaire

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

Modification dans l'exploitation	
Date à laquelle l'objet spatial a cessé d'être fonctionnel	18 mars 1990
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	ISAS
Lanceur	Lanceur M-3SII, vol n° 5
Corps céleste autour duquel l'objet spatial gravite	Lune
Autres renseignements	Hagoromo a été séparé du satellite mère Hiten (Muses-A) et placé sur une orbite lunaire le 18 mars 1990 UTC

## Minerva-II-1A

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

Nom de l'objet spatial	Minerva-II-1A
Indicatif national/ numéro d'immatriculation	2014-076A-A
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	Minerva-II-1A est un rover qui s'est posé sur l'astéroïde Ryugu et se déplace par sauts.

**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	9 novembre 2019 à 10 h 1 s UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)
Site Web	<a href="http://www.hayabusa2.jaxa.jp/en">www.hayabusa2.jaxa.jp/en</a>
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 26
Corps céleste	Ryugu
Autres renseignements	Minerva-II-1A a été attaché à l'explorateur d'astéroïdes Hayabusa2, qui a été lancé par une fusée H-IIA le 3 décembre 2014. Il a été transféré sur l'astéroïde Ryugu par Hayabusa2 et déployé le 21 septembre 2018 à 4 h 5 UTC.

**Minerva-II-1B**

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

Nom de l'objet spatial	Minerva-II-1B
Indicatif national/ numéro d'immatriculation	2014-076A-B
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	Minerva-II-1B est un rover qui s'est posé sur l'astéroïde Ryugu et se déplace par sauts.

**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	9 novembre 2019 à 10 h 1 s UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)
Site Web	<a href="http://www.hayabusa2.jaxa.jp/en">www.hayabusa2.jaxa.jp/en</a>
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 26
Corps céleste	Ryugu
Autres renseignements	Minerva-II-1B a été attaché à l'explorateur d'astéroïdes Hayabusa2, qui a été lancé par une fusée H-IIA le 3 décembre 2014. Il a été transféré sur l'astéroïde Ryugu par Hayabusa2 et déployé le 21 septembre 2018 à 4 h 5 UTC.

**OME-C1**

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

Nom de l'objet spatial	OME-C1
Indicatif national/ numéro d'immatriculation	2014-076A-C
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	OME-C1 est une enveloppe qui protège Minerva-II-1A et Minerva-II-1B.

**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 septembre 2018 à 4 h 5 UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)
Site Web	<a href="http://www.hayabusa2.jaxa.jp/en">www.hayabusa2.jaxa.jp/en</a>
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 26

Corps céleste	Ryugu
Autres renseignements	OME-C1 a été attaché à l'explorateur d'astéroïdes Hayabusa2, qui a été lancé par une fusée H-IIA le 3 décembre 2014. Il a été transféré sur l'astéroïde Ryugu par Hayabusa2 et déployé le 21 septembre 2018 à 4 h 5 UTC.

## TM-B

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

Nom de l'objet spatial	TM-B
Indicatif national/ numéro d'immatriculation	2014-076A-D
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	TM-B est un marqueur de cible pour une opération d'atterrissage d'Hayabusa2.

### 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	25 octobre 2018 UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)
Site Web	<a href="http://www.hayabusa2.jaxa.jp/en">www.hayabusa2.jaxa.jp/en</a>
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 26
Corps céleste	Ryugu
Autres renseignements	TM-B a été attaché à l'explorateur d'astéroïdes Hayabusa2, qui a été lancé par une fusée H-IIA le 3 décembre 2014. Il a été transféré sur l'astéroïde Ryugu par Hayabusa2 et déployé le 25 octobre 2018 à 2 h 37 UTC.

**DCAM3****Renseignements fournis conformément à la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique**

Nom de l'objet spatial	DCAM3
Indicatif national/ numéro d'immatriculation	2014-076A-G
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	DCAM3 est une caméra déployable conçue pour observer les opérations d'Hayabusa2.

**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	5 avril 2019 à 7 h 22 UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)
Site Web	<a href="http://www.hayabusa2.jaxa.jp/en">www.hayabusa2.jaxa.jp/en</a>
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 26
Corps céleste	Ryugu
Autres renseignements	DCAM3 a été attaché à l'explorateur d'astéroïdes Hayabusa2, qui a été lancé par une fusée H-IIA le 3 décembre 2014. Il a été transféré sur l'astéroïde Ryugu par Hayabusa2 et déployé le 5 avril 2019 à 2 h 14 UTC.

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

Nom de l'objet spatial	TM-A
Indicatif national/ numéro d'immatriculation	2014-076A-H
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	TM-A est un marqueur de cible pour une opération d'atterrissage d'Hayabusa2.

**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	30 mai 2019 UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)
Site Web	<a href="http://www.hayabusa2.jaxa.jp/en">www.hayabusa2.jaxa.jp/en</a>
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 26
Corps céleste	Ryugu
Autres renseignements	TM-A a été attaché à l'explorateur d'astéroïdes Hayabusa2, qui a été lancé par une fusée H-IIA le 3 décembre 2014. Il a été transféré sur l'astéroïde Ryugu par Hayabusa2 et déployé le 30 mai 2019 à 2 h 18 UTC.

**TM-E**

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

Nom de l'objet spatial	TM-E
Indicatif national/ numéro d'immatriculation	2014-076A-K
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      TM-E est un marqueur de cible pour une opération d'atterrissage d'Hayabusa2.

**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 septembre 2019 UTC

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial      Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)

Site Web      [www.hayabusa2.jaxa.jp/en](http://www.hayabusa2.jaxa.jp/en)

Lanceur      Lanceur H-IIA, vol n° 26

Corps céleste      Ryugu

Autres renseignements      TM-E a été attaché à l'explorateur d'astéroïdes Hayabusa2, qui a été lancé par une fusée H-IIA le 3 décembre 2014. Il a été transféré sur l'astéroïde Ryugu par Hayabusa2 et déployé le 16 septembre 2019 à 16 h 17 UTC.

**TM-C**

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

Nom de l'objet spatial      TM-C

Indicatif national/ numéro d'immatriculation      2014-076A-L

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      TM-C est un marqueur de cible pour une opération d'atterrissage d'Hayabusa2.

**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 septembre 2019 UTC

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial      Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)

Site Web	<a href="http://www.hayabusa2.jaxa.jp/en">www.hayabusa2.jaxa.jp/en</a>
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 26
Corps céleste	Ryugu
Autres renseignements	TM-C a été attaché à l'explorateur d'astéroïdes Hayabusa2, qui a été lancé par une fusée H-IIA le 3 décembre 2014. Il a été transféré sur l'astéroïde Ryugu par Hayabusa2 et déployé le 16 septembre 2019 à 16 h 24 UTC.

## OME-C2

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

Nom de l'objet spatial	OME-C2
Indicatif national/ numéro d'immatriculation	2014-076A-N
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	OME-C2 est une enveloppe qui protège Minerva-II-2 .

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

Modification dans l'exploitation	
Date à laquelle l'objet spatial a cessé d'être fonctionnel	2 octobre 2019 à 15 h 57 UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)
Site Web	<a href="http://www.hayabusa2.jaxa.jp/en">www.hayabusa2.jaxa.jp/en</a>
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 26
Corps céleste	Ryugu
Autres renseignements	OME-C2 a été attaché à l'explorateur d'astéroïdes Hayabusa 2, qui a été lancé par une fusée H-IIA le 3 décembre 2014. Il a été transféré sur l'astéroïde Ryugu par Hayabusa2 et déployé le 2 octobre 2019 à 15 h 57 UTC.

## Minerva-II-2

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

Nom de l'objet spatial	Minerva-II-2
Indicatif national/ numéro d'immatriculation	2014-074A-M
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	Observation scientifique et démonstration technique du mécanisme de saut d'un robot d'exploration à la surface d'un astéroïde à microgravité

### 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	9 novembre 2019 à 3 h 3 mn 35 s UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Université de Tohoku
Site Web	<a href="http://www.hayabusa2.jaxa.jp/en">www.hayabusa2.jaxa.jp/en</a>
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 26
Corps céleste	Ryugu
Autres renseignements	Minerva-II-2 a été attaché à l'explorateur d'astéroïdes Hayabusa2, qui a été lancé par une fusée H-IIA le 3 décembre 2014. Il a été transféré sur l'astéroïde Ryugu par Hayabusa2 et déployé le 2 octobre 2019 à 15 h 57 UTC.

## Satellite d'essai à très basse altitude « Tsubame »

### 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	2017-082B
Nom de l'objet spatial	Satellite d'essai à très basse altitude « Tsubame »
État d'immatriculation	Japon

Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/846
Date et territoire ou lieu de lancement	23 décembre 2017 à 1 h 26 mn 22 s UTC ; Centre spatial JAXA de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	94,9 minutes
Inclinaison	98,3 degrés
Apogée	564,6 kilomètres
Périgée	461,2 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Le satellite fera la démonstration d'opérations de correction d'orbite à très basse altitude en utilisant la technologie des moteurs ioniques développée par la JAXA. Les données techniques relatives à l'atmosphère acquises par le satellite seront également utilisées pour la conception de futurs satellites.  En outre, le satellite photographiera la Terre et l'on évaluera sa technologie pour les futurs satellites d'observation de la Terre.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	1 <sup>er</sup> octobre 2019 à 10 h 13 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	Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 37
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)  Principaux paramètres de l'orbite relevés au 25 janvier 2018  À l'avenir, les opérations de correction d'orbite seront utilisées pour abaisser l'altitude de manière séquentielle.

**Véhicule de transfert H-II « Kounotori 8 » (HTV8)**

**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	2019-062A
Nom de l'objet spatial	Véhicule de transfert H-II « Kounotori 8 » (HTV8)
État d'immatriculation	Japon

Date et territoire ou lieu de lancement	24 septembre 2019 à 16 h 5 mn 5 s UTC ; Centre spatial JAXA de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,9 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	358,5 kilomètres
Périgée	346,0 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	HTV8 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	3 novembre 2019 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	Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)
Lanceur	Lanceur H-IIB, vol n° 8
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)  Principaux paramètres de l'orbite relevés au 28 septembre 2019  Après avoir livré sa cargaison à la Station spatiale internationale, le HTV8 se séparera de la Station et fera une rentrée contrôlée dans l'atmosphère.

**Satellite « SOCRATES » d'AES**

**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	2014-029C
Nom de l'objet spatial	Satellite « SOCRATES » d'Advanced Engineering Services (AES)
Indicatif national/ numéro d'immatriculation	2014-029C
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/735

Date et territoire ou lieu de lancement	24 mai 2014 à 3 h 5 mn 14 s UTC ; Centre spatial JAXA de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	97,2 minutes
Inclinaison	97,9 degrés
Apogée	628,9 kilomètres
Périgée	618,4 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Démonstration du bus standard pour petits satellites et fourniture d'un environnement pour la démonstration de missions avancées et de technologies d'éléments en orbite

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

Modification dans l'exploitation	
Date à laquelle l'objet spatial a cessé d'être fonctionnel	4 juin 2019 à 3 h 7 mn 27 s UTC
Conditions physiques au moment du déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	Après la fin de la mission, le satellite a cessé de fonctionner par télécommande. Le satellite a été sécurisé en séparant la batterie de la charge.
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	AES
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 24 (H-IIA 24F)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)  Principaux paramètres de l'orbite relevés au 30 juin 2014

**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
Date et territoire ou lieu de lancement	6 octobre 2018 à 17 h 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 traditionnel est également installé et envoie des photos.

**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	6 octobre 2018 UTC
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Projet Ryman Sat (Japon)
Autres renseignements	Lancé par la fusée H-IIB F7 le 22 septembre 2018 UTC. Le RSP-00 a été transporté par le vaisseau spatial HTV-7 vers l'ISS.  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.

**SPATIUM-I**

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	1998-067PN
Nom de l'objet spatial	SPATIUM-I
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	6 octobre 2018 UTC ; ISS
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,4 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	393 kilomètres
Périgée	388 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Démonstration d'une horloge atomique à l'échelle de la puce embarquée et transmission à étalement de spectre utilisant ladite horloge comme source d'horloge  Synchronisation temporelle de plusieurs stations terrestres  Lecture des phases de l'onde porteuse d'un seul satellite

**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	<a href="http://www.facebook.com/Space-Precision-Atomic-clock-Timing-Utility-Mission-293774767872332/?modal=admin_todo_tour">www.facebook.com/Space-Precision-Atomic-clock-Timing-Utility-Mission-293774767872332/?modal=admin_todo_tour</a>
Autres renseignements	Lancé par une fusée H-IIB le 22 septembre 2018 et transporté vers l'ISS par le vaisseau spatial 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.

**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
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/862
Date et territoire ou lieu de lancement	7 juillet 2017 UTC ; ISS
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	91,7 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	359 kilomètres
Périgée	357 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Observation de la Terre, information par transmission de signaux sonores et détection d'événements uniques
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	3 mai 2019 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	Institut de technologie de Kyushu (Japon)
Site Web	<a href="http://birds1.birds-project.com">birds1.birds-project.com</a>
Autres renseignements	Lancé par la fusée Falcon 9 le 4 juin 2017 et transporté vers l'ISS par le vaisseau spatial Dragon CRS-11 de 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.

## Uguisu

### 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	1998-067QG
Nom de l'objet spatial	Uguisu
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 juin 2019 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 continue, observation de la Terre par module caméra, mesure du champ géomagnétique, stabilisation de la posture, démonstration du fonctionnement en orbite du module LoRa et démonstration du fonctionnement en orbite d'un dispositif logique programmable complexe

### 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	<a href="http://birds3.birds-project.com">birds3.birds-project.com</a>
Autres renseignements	Lancé par la fusée Antares le 17 avril 2019 et transporté vers l'ISS par le vaisseau spatial Cygnus NG-11  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.

## NEXUS

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2019-003F
Nom de l'objet spatial	NEXUS
État d'immatriculation	Japon

Date et territoire ou lieu de lancement	18 janvier 2019 à 0 h 50 mn 20 s UTC ; Centre spatial JAXA d'Uchinoura, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	93,5 minutes
Inclinaison	97,3 degrés
Apogée	508,5 kilomètres
Périgée	488,5 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	NEXUS est un satellite amateur cubique de 10 cm. Le but de la mission est de démontrer l'utilisation d'émetteurs et d'un transpondeur linéaire dans le milieu spatial.

**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 Nihon
Lanceur	Lanceur Epsilon, vol n° 4
Autres renseignements	Lancé par l'Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)

**STARS-Me**

**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	1998-067PQ
Nom de l'objet spatial	STARS-Me
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	6 octobre 2018 à 8 h 0 s UTC ; ISS
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,5 minutes
Inclinaison	51,639 degrés
Apogée	393 kilomètres
Périgée	401 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	STARS-Me se compose de deux CubeSats 1U qui ont une fonctionnalité de base indépendante, chaque satellite communiquant indépendamment avec la station au sol. Les deux CubeSats sont reliés par un filin. STARS-Me est d'abord fixé ensemble et mis en orbite, puis le déploiement du filin entraîne la séparation des deux satellites. Ensuite, un « grimpeur » traverse le filin déployé. Le grimpeur transmet, en utilisant la

technologie Bluetooth, des données à une station au sol via un CubeSat STARS-Me.

**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
Site Web	<a href="http://stars.eng.shizuoka.ac.jp/english.html">stars.eng.shizuoka.ac.jp/english.html</a>
Autres renseignements	Lancé par une fusée H-IIB le 22 septembre 2018 et transporté vers l'ISS par le vaisseau spatial 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.

**N-SAT-110**

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2000-060A
Nom de l'objet spatial	N-SAT-110
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	France
Document relatif à l'immatriculation	ST/SG/SER.E/407
Date et territoire ou lieu de lancement	6 octobre 2000 à 23 h UTC ; Centre spatial guyanais, Kourou (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 436 minutes
Inclinaison	0,029 degré
Apogée	35 797 kilomètres
Périgée	35 779 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Communications et radiodiffusion nationales
Date de désintégration/reentrée dans l'atmosphère/désorbitation	10 janvier 2019 à 10 h 55 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	17 janvier 2019 à 1 h 37 UTC
Date à laquelle l'objet spatial a été transféré vers une orbite de rebut	10 janvier 2019 à 10 h 55 UTC

Conditions physiques au moment du déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	Le satellite a atteint une altitude de dégagement de 290 km au-dessus de l'orbite géostationnaire et tous ses systèmes ont été arrêtés.  Les opérations de vidange du carburant et de fin de charge de la batterie ont été exécutées sans incident.
Position géostationnaire	110 degrés Est
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	SKY Perfect JSAT Corporation
Lanceur	Ariane 42L
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Arianespace

### **Corps de fusée du lanceur Epsilon (troisième étage), vol n° 4**

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2019-003H
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur Epsilon (troisième étage), vol n° 4
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	18 janvier 2019 à 0 h 50 mn 20 s UTC ; Centre spatial JAXA d'Uchinoura, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	94 minutes
Inclinaison	97,18 degrés
Apogée	721 kilomètres
Périgée	220 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Cet objet spatial fait partie du corps de la fusée hors d'usage du lanceur Epsilon (vol n° 4). Le lanceur se compose d'un troisième étage et d'un étage postpropulsion ; cet objet est le troisième étage.
Date de désintégration/reentrée dans l'atmosphère/désorbitation	7 août 2019 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	Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)
Lanceur	Lanceur Epsilon, vol n° 4
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA). Le corps de la fusée (troisième

étage) n'a pas d'énergie stockée à la fin de la combustion (moteur à propergol solide) et devrait se désintégrer dans les 25 ans.

Les paramètres orbitaux de base étaient ceux relevés au moment de la séparation du troisième étage du lanceur Epsilon (vol n° 4).

## **Corps de fusée du lanceur Epsilon (étage postpropulsion), vol n° 4**

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

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale	2019-003E
Nom de l'objet spatial	Corps de fusée du lanceur Epsilon (étage postpropulsion), vol n° 4
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	18 janvier 2019 à 0 h 50 mn 20 s UTC ; Centre spatial JAXA d'Uchinoura, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	94 minutes
Inclinaison	97,33 degrés
Apogée	500 kilomètres
Périgée	482 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Cet objet spatial fait partie du corps de la fusée hors d'usage du lanceur Epsilon (vol n° 4). Le lanceur se compose d'un troisième étage et d'un étage postpropulsion ; cet objet est l'étage postpropulsion.

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

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)
Lanceur	Lanceur Epsilon, vol n° 4
Autres renseignements	Organisme chargé du lancement : Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA). L'étage postpropulsion est conçu pour libérer la pression stockée lors de la passivation et devrait se désintégrer dans les 25 ans.  Les paramètres orbitaux de base ont été acquis juste avant la perte de communication avec l'étage postpropulsion.