



---

**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 2 mai 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 I) et le changement de statut d'objets spatiaux précédemment immatriculés (voir annexe II).



## Annexe I

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

#### 2017-015A

##### 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	2017-015A
Indicatif national	2017-015A
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 mars 2017 UTC, Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,4 degrés
Apogée	514 kilomètres
Périgée	496 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite effectuant des missions confiées par le Gouvernement japonais

#### Kirameki 2gou

##### 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	2017-005A
Nom de l'objet spatial	Kirameki 2gou
Indicatif national	2017-005A
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	1 436 minutes
Inclinaison	0,026 degrés
Apogée	35 795 kilomètres
Périgée	35 781 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Communications

\* 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.

**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	Ministère japonais de la défense
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 32 (H-IIA-32F)
Autres renseignements	Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)

**CE-SAT-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	2017-036E
Nom de l'objet spatial	CE-SAT-I
Indicatif national	2017-036E
État d'immatriculation	Japon
Autres États de lancement	Inde
Date et territoire ou lieu de lancement	23 juin 2017 à 3 h 59 mn 0 s UTC, Centre spatial Satish Dhawan, Sriharikota (Inde)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97 degrés
Apogée	526 kilomètres
Périgée	500 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Démonstration technique de l'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	Canon Electronics Inc.
Lanceur	PSLV-C38

**WNISAT-1R**

**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	2017-042L
Nom de l'objet spatial	WNISAT-1R
Indicatif national	2017-042L
État d'immatriculation	Japon

Autres États de lancement	Fédération de Russie
Date et territoire ou lieu de lancement	14 juillet 2017 à 0 h 36 mn 0 s UTC, Cosmodrome de Baïkonour (Kazakhstan)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	97 minutes
Inclinaison	97,6 degrés
Apogée	604 kilomètres
Périgée	585 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Surveillance des glaces de mer dans l'Arctique et dans d'autres régions, des cendres volcaniques et des typhons

**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	Weathernews Inc.
Lanceur	Lanceur Soyouz

**STARS-C (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	1998-067KR
Nom de l'objet spatial	STARS-C (Hagoromo)
Indicatif national	1998-067KR
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	19 décembre 2017 à 17 h 50 UTC, Station spatiale internationale
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	92,7 minutes
Inclinaison	51,6 degrés
Apogée	6 785 kilomètres
Périgée	6 779 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Contrôle du déploiement d'une longe spatiale en orbite
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation	2 mars 2018 à 14 h 56 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	Université de Shizuoka
Site Web	<a href="http://stars.eng.shizuoka.ac.jp/starsc.html">http://stars.eng.shizuoka.ac.jp/starsc.html</a> (en japonais)
Autres renseignements	La date de lancement est la date du déploiement depuis la Station spatiale internationale.

**Asnaro-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	2018-007A
Nom de l'objet spatial	Asnaro-2
Indicatif national	2018-007A
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	17 janvier 2018 à 21 h 06 mn 11 s UTC, Centre spatial de Uchinoura, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	94,7 minutes
Inclinaison	97,4 degrés
Apogée	516 kilomètres
Périgée	506 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite d'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	NEC Corporation
Lanceur	Lanceur Epsilon n° 3

**2018-021A**

**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	2018-021A
Indicatif national	2018-021A
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	27 février 2018 UTC, Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	95 minutes
Inclinaison	97,4 degrés
Apogée	513 kilomètres
Périgée	498 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Satellite effectuant des missions confiées par le Gouvernement japonais

### **Global Change Observation Mission – Climate « Shikisai » (GCOM-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	2017-082A
Nom de l'objet spatial	Global Change Observation Mission – Climate « Shikisai » (GCOM-C)
Indicatif national	2017-082A
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	23 décembre 2017 à 1 h 26 mn 22 s UTC, Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	101 minutes
Inclinaison	98,7 degrés
Apogée	806,3 kilomètres
Périgée	789,9 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Le satellite GCOM-C transporte le Second Generation Global Imager (SGLI), qui est un radiomètre imageur optique multibandes à 19 canaux spectraux. Le SGLI peut mesurer l'intensité lumineuse de rayonnements émis depuis la Terre allant de l'ultraviolet proche à l'infrarouge thermique (380 nm à 12 µm). Utilisé pour effectuer des observations globales et à long terme des nuages, des aérosols, de la couleur de l'océan, de la végétation, de la neige et de la glace, ainsi que d'autres éléments, le SGLI peut aider à comprendre les mécanismes à l'œuvre dans les variations du bilan radiatif et du cycle du carbone. Or, de telles informations sont nécessaires pour établir des prévisions exactes concernant les augmentations de température à venir.

**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° 37 (H-IIA-37)
Autres renseignements	Principaux paramètres de l'orbite relevés au 19 janvier 2018  Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA)

**Super Low Altitude Test Satellite « Tsubame » (SLATS)**

**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	Super Low Altitude Test Satellite « Tsubame » (SLATS)
Indicatif national	2017-082B
État d'immatriculation	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	23 décembre 2017 à 1 h 26 mn 22 s UTC, Centre spatial 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 SLATS fera la démonstration d'une technologie de contrôle d'orbite à très basse altitude en utilisant la technologie du moteur ionique mise au point par l'Agence japonaise d'exploration aérospatiale. En outre, les données techniques relatives à l'atmosphère recueillies par le SLATS serviront à la conception de futurs satellites. Enfin, le SLATS réalisera des photographies de la Terre et sa technologie sera évaluée aux fins de la conception des futurs satellites d'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	Agence japonaise d'exploration aérospatiale
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 37 (H-IIA-37)
Autres renseignements	Principaux paramètres de l'orbite relevés au 25 janvier 2018  À l'avenir, des opérations de contrôle d'orbite seront utilisées pour abaisser l'altitude progressivement.  Organismes chargés du lancement : Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et Agence japonaise d'exploration aérospatiale

## Annexe II

### Changement de statut d'objets spatiaux précédemment immatriculés par le Japon\*

#### Data Relay Test Satellite (DRTS) « Kodama »

##### 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	2002-042B
Nom de l'objet spatial	Data Relay Test Satellite (DRTS) « Kodama »
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	<a href="#">ST/SG/SER.E/425</a>
Date et territoire ou lieu de lancement	10 septembre 2002 à 8 h 20 UTC, Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale	1 451,1 minutes
Inclinaison	5,1 degrés
Apogée	36 089,6 kilomètres
Périgée	36 070,8 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial	Le satellite expérimental de relais de données a pour fonction principale d'effectuer des expériences de communication inter-satellites afin de relayer des données entre l'engin spatial cible et les stations au sol. Le satellite est positionné à 90,75 degrés Est.

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

Position géostationnaire	90,75 degrés Est
Modification dans l'exploitation	
Date à laquelle l'objet spatial cesse d'être fonctionnel	5 août 2017 à 5 h 45 mn 0 s UTC
Date de déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	3 août 2017 UTC
Conditions physiques du déplacement de l'objet spatial vers une orbite de rebut	L'objet spatial a été déplacé vers une orbite de rebut entre le 31 juillet 2017 UTC et le 3 août 2017 UTC. Il a cessé de fonctionner le 5 août 2017 UTC.

\* 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.

Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial	Agence japonaise d'exploration aérospatiale
Lanceur	Lanceur H-IIA, vol n° 3 (H-IIA-3)
Site Web	<a href="http://global.jaxa.jp/projects/sat/drts/">http://global.jaxa.jp/projects/sat/drts/</a>
Autres renseignements	Les principaux paramètres de l'orbite de rebut ont été établis le 3 août 2017 UTC.

## 2006-037A

### 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	2006-037A
Indicatif national	2006-037A
État d'immatriculation	Japon
Document relatif à l'immatriculation	<a href="ST/SG/SER.E/552">ST/SG/SER.E/552</a>
Date et territoire ou lieu de lancement	11 septembre 2006 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	29 octobre 2016 UTC

---