



**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 12 novembre 2014, 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 ci-joint des renseignements concernant les objets spatiaux lancés par le Japon, y compris les modifications touchant leur exploitation (voir annexe).

Annexe

Données concernant les objets spatiaux lancés par le Japon, y compris les modifications touchant leur exploitation*

PROITERES

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:	2012-047B
Nom:	PROITERES (Project of Osaka Institute of Technology Electric-Rocket-Engine onboard Small Space Ship)
Indicatif national:	2012-047B
État d'immatriculation:	Japon
Autres États de lancement:	Inde
Date et territoire ou lieu de lancement	
Date de lancement:	9 septembre 2012 à 04 h 23 mn 0 s UTC
Territoire ou lieu de lancement:	Centre spatial de Satish Dhawan, Sriharikota, Andhra Pradesh (Inde)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	97,7 minutes
Inclinaison:	98,2 degrés
Apogée:	653,1 kilomètres
Périgée:	634,9 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Les missions PROITERES visent à vérifier la technologie de vol motorisé pour un nanosatellite et à observer le district de Kansai (Japon) à l'aide d'une caméra à haute résolution.

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

Site Web:	www.oit.ac.jp/elc/~satellite/index-e.html
Propriétaire ou exploitant de l'objet spatial:	Institut de technologie d'Osaka
Lanceur:	Lanceur de satellites sur orbite polaire CA C-21 (PSLV C-21)

* 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: Organisme chargé du lancement: Organisation indienne de recherche spatiale

WNISAT-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: 2013-066H

Nom: WNISAT-1

Indicatif national: 2013-066H

État d'immatriculation: Japon

Autres États de lancement: Fédération de Russie

Date et territoire ou lieu de lancement

 Date de lancement: 21 novembre 2013 à 07 h 10 mn 10 s UTC

 Territoire ou lieu de lancement: Base de lancement de Yasny, Orenbourg (Fédération de Russie)

Principaux paramètres de l'orbite

 Période nodale: 99 minutes

 Inclinaison: 97,78 degrés

 Apogée: 849 kilomètres

 Périgée: 593 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial: 1. Surveillance des glaces marines de l'Arctique et d'autres régions.
2. Surveillance du dioxyde de carbone.

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 Dnepr

Autres renseignements: Principaux paramètres de l'orbite au 25 novembre 2013

Organisme chargé du lancement: International Space Company (ISC) Kosmotras

ShindaiSat

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:	2014-009A
Nom:	ShindaiSat
Indicatif national:	2014-009A
État d'immatriculation:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	
Date de lancement:	27 février 2014 à 18 h 37 mn 0 s UTC
Territoire ou lieu de lancement:	Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	92,3 minutes
Inclinaison:	65 degrés
Apogée:	396 kilomètres
Périgée:	381 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	La principale mission de ShindaiSat (appelé également "Ginrei") est de tester la communication par lumière visible (VLC, Visible Light Communication) par l'utilisation de diodes électroluminescentes (DEL) pour de très longues distances (quelques centaines de kilomètres), en appliquant le procédé de modulation par déplacement de fréquence (FSK) et de modulation à onde continue (CW). ShindaiSat est contrôlé par deux roues à réaction et par trois magnétocoupleurs permettant de pointer le panneau émettant des DEL (axe Z) vers le nadir ou une station arbitraire au sol. En raison des grands angles d'irradiation des lumières d'émission (6 degrés), une zone de 40 kilomètres de diamètre approximativement peut observer les lumières simultanément. Pour la démodulation des signaux FSK, un télescope à grande ouverture (de 1 mètre de diamètre) est nécessaire.

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: Shinshu University, National University Corporation

Lanceur:	Lanceur H-IIA, vol n° 23 (H-IIA-23F)
Autres renseignements:	Principaux paramètres de l'orbite au 13 mars 2014 Les organismes chargés du lancement sont Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et l'Agence japonaise d'exploration aérospatiale (JAXA).

ITF-1 "Yui"

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:	2014-009B
Nom:	ITF-1 "Yui"
Indicatif national:	2014-009B
État d'immatriculation:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	
Date de lancement:	27 février 2014 à 18 h 37 mn 0 s UTC
Territoire ou lieu de lancement:	Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	91,8 minutes
Inclinaison:	65 degrés
Apogée:	377,9 kilomètres
Périgée:	368,5 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	<ol style="list-style-type: none"> ITF-1 utilise une balise de télémétrie de 435 MHz pour transmettre un signal audio codé en morse sur un émetteur FM d'une puissance de 300 kilowatts. 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 d'un microprocesseur dans l'environnement spatial. Vérification d'un nouveau type d'antenne planaire de petite taille.
Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation:	29 juin 2014 à 09 h 40 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 Tsukuba
 Lanceur: Lanceur H-IIA, vol n° 23 (H-IIA-23F)
 Autres renseignements: Principaux paramètres de l'orbite au 6 avril 2014
 Organismes chargés du lancement: Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA

OPUSAT "CosMoz"

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: 2014-009D
 Nom: OPUSAT "CosMoz"
 Indicatif national: 2014-009D
 État d'immatriculation: Japon
 Date et territoire ou lieu de lancement
 Date de lancement: 27 février 2014 à 18 h 37 mn 0 s UTC
 Territoire ou lieu de lancement: Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
 Principaux paramètres de l'orbite
 Période nodale: 91,8 minutes
 Inclinaison: 65 degrés
 Apogée: 362,9 kilomètres
 Périgée: 362,9 kilomètres
 Fonction générale de l'objet spatial: Les missions OPUSAT visent à développer, tester et vérifier en orbite un système hybride perfectionné d'alimentation électrique reposant sur un condensateur lithium-ion et une batterie lithium-ion.

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: Osaka Prefecture University
 Lanceur: Lanceur H-IIA, vol n° 23 (H-IIA-23F)

Autres renseignements: Principaux paramètres de l'orbite au 3 avril 2014
Organismes chargés du lancement: Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA

“TeikyoSat-3”, satellite d'observation microbienne

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: 2014-009E

Nom: “TeikyoSat-3”, satellite d'observation microbienne

Indicatif national: 2014-009E

État d'immatriculation: Japon

Date et territoire ou lieu de lancement

Date de lancement: 27 février 2014 à 18 h 37 mn 0 s UTC

Territoire ou lieu de lancement: Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite

Période nodale: 92,2 minutes

Inclinaison: 65 degrés

Apogée: 385,2 kilomètres

Périgée: 375,2 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial: TeikyoSat-3 a pour mission d'observer le comportement des fructifications de la moisissure visqueuse cellulaire *Dictyostelium discoideum* pendant sa phase de différenciation en faible gravité et dans l'environnement à rayonnement intense qu'offre l'espace.

Plus précisément, une caméra embarquée à bord du satellite prendra des images des fructifications pour les envoyer au sol et les comparer avec celles prises sur la Terre. Les résultats devraient donner un éclairage nouveau sur les processus biologiques.

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: JAXA

Lanceur: Lanceur H-IIA, vol n° 23 (H-IIA-23F)

Autres renseignements:	Principaux paramètres de l'orbite au 27 mars 2014
	Organismes chargés du lancement: Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA

“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
Date et territoire ou lieu de lancement	
Date de lancement:	27 février 2014 à 18 h 37 mn 0 s UTC
Territoire ou lieu de lancement:	Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	92,1 minutes
Inclinaison:	65 degrés
Apogée:	392 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 d'ARTSAT: projet des arts du satellite. Le satellite contribuera à la communauté des radioamateurs dans le domaine des arts. Il sera doté de capteurs qui fourniront des données pouvant être utilisées dans des œuvres d'art.

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:	JAXA
Lanceur:	Lanceur H-IIA, vol n° 23 (H-IIA-23F)

Autres renseignements:	Principaux paramètres de l'orbite au 7 mars 2014
	Organismes chargés du lancement: Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA

KSAT2

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:	2014-009G
Nom:	KSAT2
Indicatif national:	2014-009G
État d'immatriculation:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	
Date de lancement:	27 février 2014 à 18 h 37 mn 0 s UTC
Territoire ou lieu de lancement:	Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	91,5 minutes
Inclinaison:	65 degrés
Apogée:	352 kilomètres
Périgée:	341,1 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	<ol style="list-style-type: none"> Observer la répartition de la vapeur d'eau et les perturbations dans l'atmosphère en utilisant une nouvelle technique. Prendre des images de la Terre depuis l'espace. Mener des expériences de base pour un système de navigation satellite en orbite terrestre basse. Mener des expériences de détermination des paramètres orbitaux en utilisant un radio-interféromètre. Exploiter le satellite en orbite terrestre très basse (moins de 250 kilomètres). Mener un essai de démonstration dans l'espace d'un nouveau bras. Mettre en orbite des "Messages d'encouragement du Japon depuis l'espace". <p>En outre, sa mission porte sur l'éducation dans les domaines des sciences et des techniques spatiales.</p>

Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation: 18 mai 2014 à 00 h 00 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 Kagoshima
 Lanceur: Lanceur H-IIA, vol n° 23 (H-IIA-23F)
 Autres renseignements: Principaux paramètres de l'orbite au 8 avril 2014
 Organismes chargés du lancement: Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA

STARS-II "Gennai"

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: 2014-009H
 Nom: STARS-II (Space Tethered Autonomous Robotic Satellite-2), "Gennai"
 Indicatif national: 2014-009H
 État d'immatriculation: Japon
 Date et territoire ou lieu de lancement
 Date de lancement: 27 février 2014 à 18 h 37 mn 0 s UTC
 Territoire ou lieu de lancement: Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
 Principaux paramètres de l'orbite
 Période nodale: 91,7 minutes
 Inclinaison: 65 degrés
 Apogée: 365 kilomètres
 Périgée: 352 kilomètres
 Fonction générale de l'objet spatial:
 1. Déploiement d'un câble par gradient de gravité.
 2. Génération de courant électrique au moyen du câble électrodynamique.
 3. Contrôle de l'attitude du robot par tension du grand câble.
 4. Contrôle relatif du mouvement par tension du câble.
 Date de désintégration/rentrée dans l'atmosphère/désorbitation: 26 avril 2014 à 06 h 32 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 Kagawa
 Lanceur: Lanceur H-IIA, vol n° 23 (H-IIA-23F)
 Autres renseignements: Principaux paramètres de l'orbite au 26 mars 2014
 Organismes chargés du lancement: Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA

Satellite AES, "SOCRATES"

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: Satellite AES (Advanced Engineering Services), "SOCRATES"
 Indicatif national: 2014-029C
 État d'immatriculation: Japon
 Date et territoire ou lieu de lancement
 Date de lancement: 24 mai 2014 à 03 h 05 mn 14 s UTC
 Territoire ou lieu de lancement: Centre spatial 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: 1. Vérification de la plate-forme satellite standard de petite taille.
 2. Mise en place d'un environnement pour vérifier le fonctionnement des technologies perfectionnées et des éléments d'une mission en orbite.

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: Advanced Engineering Services (AES)
 Lanceur: Lanceur H-IIA, vol n° 24 (H-IIA-24F)

Autres renseignements: Principaux paramètres de l'orbite au 30 juin 2014
Organismes chargés du lancement: Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA

RISING-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: 2014-029D
Nom: RISING-2
Indicatif national: 2014-029D
État d'immatriculation: Japon
Date et territoire ou lieu de lancement
Date de lancement: 24 mai 2014 à 03 h 05 mn 14 s UTC
Territoire ou lieu de lancement: Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite
Période nodale: 97,3 minutes
Inclinaison: 97,9 degrés
Apogée: 631 kilomètres
Périgée: 624,4 kilomètres

Fonction générale de l'objet spatial:

1. Observation de la Terre à l'aide d'un télescope produisant des images multispectrales à haute résolution.
2. Observation de cumulo-nimbus à l'aide d'un capteur à réseau bolométrique dans le proche infrarouge.
3. Observation des farfadets et autres événements lumineux fugaces.
4. Utilisation d'un système de commande d'attitude de haute précision en 3 axes.

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 Tohoku et Université d'Hokkaido (Japon)
Lanceur: Lanceur H-IIA, vol n° 24 (H-IIA-24F)
Autres renseignements: Organismes chargés du lancement: Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA

Satellite “SPROUT” à membrane combinée

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:	2014-029E
Nom:	Combined Membrane Structure Satellite “SPROUT”
Indicatif national:	2014-029E
État d'immatriculation:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	
Date de lancement:	24 mai 2014 à 03 h 05 mn 14 s UTC
Territoire ou lieu de lancement:	Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	97,1 minutes
Inclinaison:	97,9 degrés
Apogée:	627,1 kilomètres
Périgée:	615 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Les missions de SPROUT visent à vérifier le déploiement d'une membrane combinée, à vérifier le système de détermination et de contrôle d'attitude, à évaluer le déclin d'orbite de la membrane et à partager l'utilisation d'une caméra et d'autres dispositifs embarqués avec la communauté 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 Nihon
Lanceur:	Lanceur H-IIA, vol n° 24 (H-IIA-24F)
Autres renseignements:	Principaux paramètres de l'orbite au 9 juillet 2014
	Organismes chargés du lancement: Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. et JAXA