



**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 7 juillet 2010, 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 (Vienne) présente ses compliments au Secrétaire général de l'Organisation et a l'honneur de lui communiquer ci-joint, 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 les objets spatiaux lancés par le Japon en 2009 (annexe I), ainsi que des renseignements supplémentaires relatifs à des objets spatiaux déjà immatriculés, y compris les modifications touchant leur exploitation (annexe II).



Annexe I

Données relatives aux objets spatiaux lancés par le Japon*

SPRITE-SAT “RISING”

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:	2009-002C
Nom de l'objet spatial:	Premier objet spatial de l'Université de Tohoku – SPRITE-SAT “RISING”
Indicatif national:	2009-002C
État d'immatriculation:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	
Date de lancement:	23 janvier 2009 à 3 h 54 UTC
Territoire ou lieu de lancement:	Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	98,1 minutes
Inclinaison:	98,0 degrés
Apogée:	675,3 kilomètres
Périgée:	662,1 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Observations des phénomènes lumineux éphémères dénommés “farfadets” et des flashes de rayons gamma terrestres

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

Lanceur: Lanceur H-IIA F15 (H-IIA F15)

* 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.

Satellite Kouku-Kousen- (KKS-1) "KISEKI"

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:	2009-002H
Nom de l'objet spatial:	Satellite Kouku-Kousen (KKS-1) "KISEKI"
Indicatif national:	2009-002H
État d'immatriculation:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	
Date de lancement:	23 janvier 2009 à 3 h 54 UTC
Territoire ou lieu de lancement:	Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	90,0 minutes
Inclinaison:	98,0 degrés
Apogée:	636,4 kilomètres
Périgée:	636,4 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Expériences de micropropulsion et de commande d'orientation

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

Lanceur: Lanceur H-IIA F15 (H-IIA F15)

KAGAYAKI

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:	2009-002D
Nom de l'objet spatial:	KAGAYAKI
Indicatif national:	2009-002D
État d'immatriculation:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	
Date de lancement:	23 janvier 2009 à 3 h 54 UTC

Territoire ou lieu de lancement:	Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	98 minutes
Inclinaison:	98 degrés
Apogée:	666,2 kilomètres
Périgée:	655 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	“KAGAYAKI” a pour mission de tisser un lien entre l'espace et les rêves des enfants souffrant d'une maladie incurable ou d'une invalidité et ceux de leur famille

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

Lanceur: Lanceur H-IIA F15 (H-IIA F15)

JCSAT-12

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:	2009-044A
Nom de l'objet spatial:	JCSAT-12
Indicatif national:	2009-044A
État d'immatriculation:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	
Date de lancement:	21 août 2009 à 22 h 9 UTC
Territoire ou lieu de lancement:	Kourou (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	1 436 minutes
Inclinaison:	0,054 degrés
Apogée:	35 792 kilomètres
Périgée:	35 780 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Télécommunications et radiodiffusion par satellite

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

Lanceur: Ariane 5 ECA

Véhicule de transfert H-II (HTV) 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:	2009-048A
Nom de l'objet spatial:	Véhicule de transfert H-II (HTV) 1
Indicatif national:	2009-048A
État d'immatriculation:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	
Date de lancement:	10 septembre 2009 à 18 h 1 UTC
Territoire ou lieu de lancement:	Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	91 minutes
Inclinaison:	51,6 degrés
Apogée:	353,3 kilomètres
Périgée:	340,7 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Vaisseau de ravitaillement non habité destiné au transport de divers types de chargements, dont matériels de recherche, pièces de rechange et biens de consommation courante pour la Station spatiale internationale
Date de désintégration/de rentrée dans l'atmosphère/de désorbitation:	2 novembre 2009

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

Lanceur:	Lanceur H-IIB, vol d'essai (H-IIB TF1)
----------	--

2009-066A**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:	2009-066A
Nom de l'objet spatial:	2009-066A
Indicatif national:	2009-066A
État d'immatriculation:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	
Date de lancement:	28 novembre 2009 UTC
Territoire ou lieu de lancement:	Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	96 minutes
Inclinaison:	97,7 degrés
Apogée:	601 kilomètres
Périgée:	587 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Satellite effectuant des missions confiées par le Gouvernement japonais

Annexe II

Renseignements supplémentaires relatifs à des objets spatiaux déjà immatriculés par le Japon, y compris les modifications touchant leur exploitation*

Satellite VRAD, VSTAR “OUNA”

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:	2007-039C
Nom de l'objet spatial:	Satellite VRAD VSTAR “Ouna”
Indicatif national:	2007-039C
État d'immatriculation:	Japon
Cote du document établissant l'immatriculation:	ST/SG/SER.E/539
Date et territoire ou lieu de lancement	
Date de lancement:	14 septembre 2007 à 1 h 31 UTC
Territoire ou lieu de lancement:	Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	154 minutes
Inclinaison:	90,193 degrés
Apogée:	828,66 kilomètres
Périgée:	92,58 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Observation globale de la Lune pour obtenir des données scientifiques en vue d'effectuer des recherches sur son origine et son évolution
Date de désintégration/de rentrée dans l'atmosphère/de désorbitation:	10 juin 2009

* 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 donnés volontairement en vue de leur inscription au registre des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique

Lanceur: Lanceur H-IIA F13 (H-IIA F13)
Corps céleste autour duquel l'objet spatial gravite Lune

Satellite-relais RSTAR "OKINA"

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: 2007-039B
Nom de l'objet spatial: Satellite-relai, RSTAR "OKINA"
Indicatif national: 2007-039B
État d'immatriculation: Japon
Cote du document établissant l'immatriculation: ST/SG/SER.E/539
Date et territoire ou lieu de lancement
Date de lancement: 14 septembre 2007 à 1 h 31 UTC
Territoire ou lieu de lancement: Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite
Période nodale: 7 103 minutes
Inclinaison: 29,989 degrés
Apogée: 238 287,66 kilomètres
Périgée: 6 660,17 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial: Observation globale de la Lune pour obtenir des données scientifiques en vue d'effectuer des recherches sur son origine et son évolution
Date de désintégration/de rentrée dans l'atmosphère/de désorbitation: 2 décembre 2009

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

Lanceur: Lanceur H-IIA F13 (H-IIA F13)

Sonde lunaire SELENE “KAGUYA”

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:	2007-039A
Nom de l'objet spatial:	Sonde lunaire SELENE “KAGUYA”
Indicatif national:	2007-039A
État d'immatriculation:	Japon
Cote du document établissant l'immatriculation:	ST/SG/SER.E/533
Date et territoire ou lieu de lancement	
Date de lancement:	14 septembre 2007 à 1 h 31 UTC
Territoire ou lieu de lancement:	Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite	
Période nodale:	7 103 minutes
Inclinaison:	29,989 degrés
Apogée:	238 287,66 kilomètres
Périgée:	6 660,17 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Observation globale de la Lune pour obtenir des données scientifiques en vue d'effectuer des recherches sur son origine et son évolution
Date de désintégration/de rentrée dans l'atmosphère/de désorbitation:	6 novembre 2009

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

Lanceur: Lanceur H-IIA F13 (H-IIA F13)

Pico-Satellite “Cute-1.7 + APD” de l’Institut de technologie de Tokyo

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:	2006-005C
Nom de l’objet spatial:	Pico-Satellite “Cute-1.7 + APD” de l’Institut de technologie de Tokyo
Indicatif national:	2006-005C
État d’immatriculation:	Japon
Cote du document établissant l’immatriculation:	ST/SG/SER.E/510
Date et territoire ou lieu de lancement	
Date de lancement:	21 février 2006 à 21 h 28 UTC
Territoire ou lieu de lancement:	Centre spatial d’Uchinoura, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l’orbite	
Période nodale:	94,57 minutes
Inclinaison:	98,18 degrés
Apogée:	696 kilomètres
Périgée:	300 kilomètres
Fonction générale de l’objet spatial:	Vérifier la technologie de la plate-forme d’un picosatellite et mener une expérience de transmission de fréquences de radioamateurs
Date de désintégration/de rentrée dans l’atmosphère/de désorbitation:	25 octobre 2009

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

Lanceur: Lanceur M-V F8 (M-V-8)