

**Secrétariat**

Distr. générale  
23 novembre 2010  
Français  
Original: anglais

---

**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 août 2009, 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) présente ses compliments au Secrétaire général de l'Organisation des Nations Unies et, 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 transmettre des renseignements concernant les satellites japonais SUPERBIRD-7 (indicatif international 2008-038A), GOSAT "IBUKI" (indicatif international 2009-002A), PRISM "Hitomi" (indicatif international 2009-002B), SOHLA-1 "MAIDO-1" (indicatif international 2009-002E), SDS-1 (indicatif international 2009-002F) et STARS "Kukai" (indicatif international 2009-002G) (voir annexe).



## Annexe

### Données sur les objets spatiaux lancés par le Japon\*

#### SUPERBIRD-7

Indicatif international du Comité de la recherche spatiale:	2008-038A
Nom de l'objet lancé:	SUPERBIRD-7
Indicatif national:	2008-038A
Nom de l'État de lancement:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement	
Date et heure de lancement:	14 août 2008 à 20 h 44 (TMG)
Territoire ou lieu de lancement:	Kourou (Guyane française)
Principaux paramètres de l'orbite:	
Période nodale:	1 440 minutes
Inclinaison:	0,014 degré
Apogée:	35 793 kilomètres
Périgée:	35 782 kilomètres
Fonction générale de l'objet spatial:	Communication et radiodiffusion par satellite
Lanceur:	Ariane 5 ECA
Organisme de lancement:	—
Date de désintégration:	—

#### GOSAT "IBUKI"

Nom de l'objet lancé:	Greenhouse Gases Observing Satellite "IBUKI" (GOSAT)
Indicatif:	2009-002A
Nom de l'État de lancement:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement:	
Date et heure de lancement:	23 janvier 2009 à 3 h 54 (TMG)
Lieu de lancement:	Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

\* Ces données sont reproduites telles qu'elles ont été reçues.

## Principaux paramètres de l'orbite (au 10 avril 2009):

Période nodale:	98,1 minutes
Inclinaison:	98,1 degrés
Apogée:	676,8 kilomètres
Périgée:	655,7 kilomètres

## Fonction générale:

GOSAT est un satellite qui observe depuis l'espace la concentration et la distribution des gaz à effet de serre. Sa mission consiste à contribuer à l'action menée sur le plan international pour prévenir le réchauffement climatique, notamment en observant les taux d'absorption et d'émission des gaz à effet de serre.

GOSAT est équipé des capteurs suivants:  
a) capteur d'observation des gaz à effet de serre (TANSO-FTS); b) capteur de nuages et d'aérosols (TANSO-CAI).

## Lanceur:

H-IIA Launch Vehicle F15 (H-IIA F15)

## Organisme de lancement:

Mitsubishi Heavy Industries, Ltd/Agence japonaise d'exploration aérospatiale

## Date de désintégration:

—

**PRISM “Hitomi”**

Nom de l'objet lancé: Nano-satellite PRISM “Hitomi”

Indicatif: 2009-002B

Nom de l'État de lancement: Japon

Date et territoire ou lieu de lancement:

Date et heure de lancement: 23 janvier 2009, 3 h 54 (TMG)

Lieu de lancement: Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite (au 5 mai 2009):

Période nodale:	97 minutes
Inclinaison:	98,1 degrés
Apogée:	642 kilomètres
Périgée:	613 kilomètres

Fonction générale:	Prise d'images de la Terre à l'aide d'un système optique extensible et expériences de communication par fréquences de radioamateurs
Lanceur:	H-IIA Launch Vehicle F15 (H-IIA F15)
Organisme de lancement:	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd/Agence japonaise d'exploration aérospatiale
Date de désintégration:	–

**SOHLA-1 “MAIDO-1”**

Nom de l'objet lancé:	SOHLA-1 “MAIDO-1”
Indicatif:	2009-002E
Nom de l'État de lancement:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement:	
Date et heure de lancement:	23 janvier 2009, 3 h 54 (TMG)
Lieu de lancement:	Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite (au 23 janvier 2009)	
Période nodale:	98,0 minutes
Inclinaison:	98,0 degrés
Apogée:	675,5 kilomètres
Périgée:	651,6 kilomètres
Fonction générale:	Expériences d'observation d'éclairs
Lanceur:	H-IIA Launch Vehicle F15 (H-IIA F15)
Organisme de lancement:	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd/Agence japonaise d'exploration aérospatiale
Date de désintégration:	–

**SDS-1**

Nom de l'objet lancé:	Small Demonstration Satellite 1 (SDS-1)
Indicatif:	2009-002F
Nom de l'État de lancement:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement:	
Date et heure de lancement:	23 janvier 2009, 3 h 54 (TMG)
Lieu de lancement:	Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
Principaux paramètres de l'orbite (au 6 mars 2009):	
Période nodale:	98,1 minutes
Inclinaison:	98,0 degrés
Apogée:	678,3 kilomètres
Périgée:	659,3 kilomètres
Fonction générale:	Amélioration de la fiabilité des satellites opérationnels grâce à l'usage expérimental de dispositifs et composants faisant appel à des technologies nouvelles, telles qu'un transpondeur multimode intégré (MTP), un module de démonstration Space Wire (SWIM) et une expérience de microtraitement avancé sur orbite (AMI).
Lanceur:	H-IIA Launch Vehicle F15 (H-IIA F15)
Organisme de lancement:	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd/Agence japonaise d'exploration aérospatiale
Date de désintégration:	–

**STARS "KUKAI"**

Nom de l'objet lancé:	STARS "KUKAI"
Indicatif:	2009-002G
Nom de l'État de lancement:	Japon
Date et territoire ou lieu de lancement:	
Date et heure de lancement:	23 janvier 2009, 3 h 54 (TMG)
Lieu de lancement:	Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)

Principaux paramètres de l'orbite (au 23 janvier 2009):	
Période nodale:	98 minutes
Inclinaison:	98,0 degrés
Apogée:	667 kilomètres
Périgée:	647 kilomètres
Fonction générale:	Expérience de mise en place de satellites maître et captif reliés par une laisse. Expérience technique en vue de la mise en place d'un robot spatial captif. Développement des techniques spatiales grâce à la coopération locale.
Lanceur:	H-IIA Launch Vehicle F15 (H-IIA F15)
Organisme de lancement:	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd/ Agence japonaise d'exploration aérospatiale
Date de désintégration:	—

---