



Distr.: Générale
11 avril 2007

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 20 mars 2007 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 présente ses compliments au Secrétaire général de l'Organisation 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 lui communiquer, ci-joint, des renseignements sur le lancement des satellites japonais Daichi, Himawari-7, Akari, Cute-1.7 + APD, JCSAT-9, JCSAT-10, Hinode, HIT-SAT et Kiku-VIII (voir annexe).



Annexe

Renseignements concernant les objets spatiaux japonais*

A. Satellite avancé d'observation des sols (ALOS) "Daichi"

1. Nom de l'objet lancé: Advanced Land Observing Satellite (ALOS) "Daichi"
2. Indicatif: 2006-002A
3. État de lancement: Japon
4. Date et heure de lancement: 24 janvier 2006 à 1 h 33 GMT
5. Lieu de lancement: Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
6. Principaux paramètres de l'orbite (au 15 mai 2006):
 - a) Période nodale: 98 minutes
 - b) Inclinaison: 98,2 degrés
 - c) Apogée: 711, 4 kilomètres
 - d) Périgée: 692,9 kilomètres
7. Fonction générale: Obtenir des données utiles pour la topographie et l'utilisation des sols, ainsi que des informations sur les sols pour établir des cartes mondiales à l'échelle 1/25 000
8. Lanceur: Lanceur H-IIA F8 (H-IIA-F8)
9. Organisme chargé du lancement: Agence japonaise d'exploration aérospatiale
10. Date de la désintégration: ---

B. Satellite de transport multifonctions (MTSAT-2) "Himawari-7"

1. Nom de l'objet lancé: Multi-Functional Transport Satellite (MTSAT-2) "Himawari-7"
2. Indicatif: 2006-004A
3. État de lancement: Japon
4. Date et heure de lancement: 18 février 2006 à 6 h 27 GMT
5. Lieu de lancement: Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
6. Principaux paramètres de l'orbite (au 28 février 2006):
 - a) Période nodale: 1 436 minutes

* Les renseignements sont reproduits tels qu'ils ont été reçus.

- | | |
|-----------------------------------|--|
| b) Inclinaison: | 0,021 degrés |
| c) Apogée: | 35 797 kilomètres |
| d) Périgée: | 35 775 kilomètres |
| 7. Fonction générale: | Services aéronautiques et météorologiques |
| 8. Lanceur: | Lanceur H-IIA F9 (H-IIA-F9) |
| 9. Organisme chargé du lancement: | Agence japonaise d'exploration
aérospatiale |
| 10. Date de la désintégration: | --- |

C. Satellite d'astronomie dans l'infrarouge (ASTRO-F) "Akari"

- | | |
|--|--|
| 1. Nom de l'objet lancé: | 21 st Scientific Spacecraft, Infrared
Astronomy Satellite (ASTRO-F) "Akari" |
| 2. Indicatif: | 2006-005A |
| 3. État de lancement: | Japon |
| 4. Date et heure de lancement: | 21 février 2006 à 21 h 28 GMT |
| 5. Lieu de lancement: | Centre spatial d'Uchinoura, Kagoshima
(Japon) |
| 6. Principaux paramètres de l'orbite (au 22 février 2006): | |
| a) Période nodale: | 95 minutes |
| b) Inclinaison: | 98,2 degrés |
| c) Apogée: | 733 kilomètres |
| d) Périgée: | 304 kilomètres |
| 7. Fonction générale: | Obtenir des données pour étudier
l'évolution des galaxies et les processus de
formation des étoiles et des systèmes
planétaires |
| 8. Lanceur: | Lanceur M-V F8 (M-V-8) |
| 9. Organisme chargé du lancement: | Agence japonaise d'exploration
aérospatiale |
| 10. Date de la désintégration: | --- |

D. Cute-1.7 + APD

- | | |
|--------------------------------|---|
| 1. Nom de l'objet lancé: | Pico-Satellite "Cute-1.7 + APD" of the
Tokyo Institute of Technology |
| 2. Indicatif: | 2006-005C |
| 3. État de lancement: | Japon |
| 4. Date et heure de lancement: | 21 février 2006 à 21 h 28 GMT |
| 5. Lieu de lancement: | Centre spatial d'Uchinoura, Kagoshima
(Japon) |

6. Principaux paramètres de l'orbite (au 20 avril 2006):
 - a) Période nodale: 94,57 minutes
 - b) Inclinaison: 98,18 degrés
 - c) Apogée: 696 kilomètres
 - d) Périgée: 300 kilomètres
7. Fonction générale: Vérifier la technologie de la plate-forme d'un picosatellite et mener une expérience de transmission de fréquences de radios amateurs
8. Lanceur: Lanceur M-V F8 (M-V-8)
9. Organisme chargé du lancement: Agence japonaise d'exploration aérospatiale
10. Date de la désintégration: ---

E. JCSAT-9

1. Nom de l'objet lancé: JCSAT-9
2. Indicatif: 2006-010A
3. État de lancement: Japon
4. Date et heure de lancement: 12 avril 2006 à 23 h 30 GMT
5. Lieu de lancement: 154 degrés de longitude ouest sur l'équateur
6. Principaux paramètres de l'orbite (au 8 juin 2006):
 - a) Période nodale: 1 436 minutes
 - b) Inclinaison: 0,027 degrés
 - c) Apogée: 35 794 kilomètres
 - d) Périgée: 35 785 kilomètres
7. Fonction générale: Télécommunications nationales et internationales
8. Lanceur: Zenit-3SL
9. Organisme chargé du lancement: Sea Launch
10. Date de la désintégration: ---

F. JCSAT-10

1. Nom de l'objet lancé: JCSAT-10
2. Indicatif: 2006-033A
3. État de lancement: Japon (France)
4. Date et heure de lancement: 11 août 2006 à 22 h 15 GMT

- | | | |
|-----|---|---|
| 5. | Lieu de lancement: | Centre spatial guyanais, Kourou (Guyane française) |
| 6. | Principaux paramètres de l'orbite (au 25 septembre 2006): | |
| | a) Période nodale: | 1 436 minutes |
| | b) Inclinaison: | 0,043 degrés |
| | c) Apogée: | 35 788 kilomètres |
| | d) Périgée: | 35 785 kilomètres |
| 7. | Fonction générale: | Télécommunications nationales et internationales et radiotélévision nationale |
| 8. | Lanceur: | Ariane 5 ECA |
| 9. | Organisme chargé du lancement: | Arianespace |
| 10. | Date de la désintégration: | --- |

G. Satellite d'étude de la physique solaire (SOLAR-B) "Hinode"

- | | | |
|-----|---|--|
| 1. | Nom de l'objet lancé: | Solar Physics Satellite (SOLAR-B) "Hinode" |
| 2. | Indicatif: | 2006-041A |
| 3. | État de lancement: | Japon |
| 4. | Date et heure de lancement: | 22 septembre 2006 à 21 h 36 GMT |
| 5. | Lieu de lancement: | Centre spatial d'Uchinoura, Kagoshima (Japon) |
| 6. | Principaux paramètres de l'orbite (au 23 septembre 2006): | |
| | a) Période nodale: | 105 minutes |
| | b) Inclinaison: | 98,3 degrés |
| | c) Apogée: | 686 kilomètres |
| | d) Périgée: | 280 kilomètres |
| 7. | Fonction générale: | Obtenir des données pour des observations sur la physique solaire à l'aide de trois télescopes de pointe couvrant la gamme des ondes visibles, les rayons X et l'ultraviolet extrême; élucidation de questions fondamentales dans le domaine de la physique des particules cosmiques |
| 8. | Lanceur: | Lanceur M-V F7 (M-V-7) |
| 9. | Organisme chargé du lancement: | Agence japonaise d'exploration aérospatiale |
| 10. | Date de la désintégration: | --- |

H. Picosatellite “HIT-SAT”

1. Nom de l’objet lancé: Hokkaido Institute of Technology Pico-Satellite “HIT-SAT”
2. Indicatif: 2006-041F
3. État de lancement: Japon
4. Date et heure de lancement: 22 septembre 2006 à 21 h 36 GMT
5. Lieu de lancement: Centre spatial d’Uchinoura, Kagoshima (Japon)
6. Principaux paramètres de l’orbite (au 28 septembre 2006):
 - a) Période nodale: 94 minutes
 - b) Inclinaison: 98,3 degrés
 - c) Apogée: 667 kilomètres
 - d) Périgée: 280 kilomètres
7. Fonction générale: Communications sur les fréquences de radios amateurs et contrôle d’attitude
8. Lanceur: Lanceur M-V F7 (M-V-7)
9. Organisme chargé du lancement: Agence japonaise d’exploration aérospatiale
10. Date de la désintégration: ---

I. Satellite d’essais technologiques – VIII (ETS-VIII) “KIKU VIII”

1. Nom de l’objet lancé: Engineering Test Satellite-VIII (ETS VIII) “Kiku VIII”
2. Indicatif: 2006-059A
3. État de lancement: Japon
4. Date et heure de lancement: 18 décembre 2006 à 6 h 32 GMT
5. Lieu de lancement: Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
6. Principaux paramètres de l’orbite:
 - a) Période nodale: 23 heures et 56 minutes
 - b) Inclinaison: 0,12 degrés
 - c) Apogée: 35 796 kilomètres
 - d) Périgée: 35 776 kilomètres

-
7. Fonction générale: Développement et vérification des technologies suivantes en orbite géostationnaire:
- a) Technologie avancée pour plate-forme satellitaire de trois tonnes;
 - b) Technologie d'une grande antenne déployable;
 - c) Technologie de communications pour relier les satellites géostationnaires aux terminaux de poche;
 - d) Technologie de base pour le positionnement par satellites géostationnaires à l'aide d'un système d'horloge de haute précision
8. Lanceur: Lanceur H-IIA F11 (H-IIA-F11)
9. Organisme chargé du lancement: Agence japonaise d'exploration aérospatiale
10. Date de la désintégration: ---
-