



**Secrétariat**

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<sup>st</sup> 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: <ul style="list-style-type: none"><li>a) Technologie avancée pour plate-forme satellitaire de trois tonnes;</li><li>b) Technologie d'une grande antenne déployable;</li><li>c) Technologie de communications pour relier les satellites géostationnaires aux terminaux de poche;</li><li>d) Technologie de base pour le positionnement par satellites géostationnaires à l'aide d'un système d'horloge de haute précision</li></ul> |
| 8. Lanceur:                       | Lanceur H-IIA F11 (H-IIA-F11)   |
| 9. Organisme chargé du lancement: | Agence japonaise d'exploration aérospatiale   |
| 10. Date de la désintégration:    | ---   |
-