

**Secrétariat**Distr.: Générale  
11 avril 2007Français  
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<br>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<br>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<br>(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<br>l'évolution des galaxies et les processus de<br>formation des étoiles et des systèmes<br>planétaires |
| 8. Lanceur:  | Lanceur M-V F8 (M-V-8)   |
| 9. Organisme chargé du lancement:                          | Agence japonaise d'exploration<br>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<br>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<br>(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: ---
-