

**Secrétariat**Distr.: Générale
22 février 2006Français
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 13 février 2006 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 des Nations Unies 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 sur le lancement des satellites japonais MTSAT-1R, ASTRO-EII, OICETS, INDEX et XI-V (voir annexe).

La Mission permanente du Japon transmet également des renseignements concernant le satellite SOLAR-A, qui n'est plus en orbite.



Annexe

Renseignements concernant les objets spatiaux japonais*

A. Satellite de transport multifonctions 6 (MTSAT-1R)

- | | | |
|-----|--|--|
| 1. | Nom de l'objet lancé: | Multi-Functional Transport Satellite 6 (MTSAT-1R) "Himawari-6" |
| 2. | Indicatif: | 2005-006A |
| 3. | État de lancement: | Japon |
| 4. | Date et heure de lancement: | 26 février 2005 à 9 h 25 GMT |
| 5. | Lieu de lancement: | Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon) |
| 6. | Principaux paramètres de l'orbite (au 18 mars 2005): | |
| | a) Période nodale: | 1 436 minutes |
| | b) Inclinaison: | 0,078 degrés |
| | c) Apogée: | 35 799 kilomètres |
| | d) Périgée: | 35 774 kilomètres |
| 7. | Fonction générale: | Services aéronautiques et météorologiques |
| 8. | Lanceur: | Lanceur H-IIA (H-IIA-F7) |
| 9. | Organisme chargé du lancement: | Agence japonaise d'exploration aérospatiale |
| 10. | Date de la désintégration: | --- |

B. Satellite d'astronomie à rayons X (ASTRO-EII)

- | | | |
|----|---|--|
| 1. | Nom de l'objet lancé: | 23rd Scientific Spacecraft, X-ray Astronomy Satellite (ASTRO-EII) "Suzaku" |
| 2. | Indicatif: | 2005-025A |
| 3. | État de lancement: | Japon |
| 4. | Date et heure de lancement: | 10 juillet 2005 à 3 h 30 GMT |
| 5. | Lieu de lancement: | Centre spatial de Uchinoura, Kagoshima (Japon) |
| 6. | Principaux paramètres de l'orbite (au 10 juillet 2005): | |

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

- | | |
|-----------------------------------|---|
| a) Période nodale: | 93 minutes |
| b) Inclinaison: | 31,4 degrés |
| c) Apogée: | 560 kilomètres |
| d) Périgée: | 247 kilomètres |
| 7. Fonction générale: | Observation des sources cosmiques de rayonnement aux rayons X et observatoire spatial international |
| 8. Lanceur: | Lanceur M-V F6 (M-V-6) |
| 9. Organisme chargé du lancement: | Agence japonaise d'exploration aérospatiale |
| 10. Date de la désintégration: | --- |

C. Satellite expérimental pour l'étude des communications optiques interorbitales (OICETS)

- | | |
|---|---|
| 1. Nom de l'objet lancé: | Optical Inter-orbit Communications Engineering Test Satellite (OICETS) "Kirari" |
| 2. Indicatif: | 2005-031A |
| 3. État de lancement: | Japon (Kazakhstan) |
| 4. Date et heure de lancement: | 23 août 2005 à 21 h 10 GMT |
| 5. Lieu de lancement: | Centre spatial de Baïkonour (Kazakhstan) |
| 6. Principaux paramètres de l'orbite (au 24 août 2005): | |
| a) Période nodale: | 97 minutes |
| b) Inclinaison: | 97,8 degrés |
| c) Apogée: | 611 kilomètres |
| d) Périgée: | 610 kilomètres |
| 7. Fonction générale: | Vérification des technologies de communication |
| 8. Lanceur: | Lanceur Dnepr |
| 9. Organisme chargé du lancement: | ISC Kosmotras |
| 10. Date de la désintégration: | --- |

D. Satellite d'expérimentation de technologies novatrices (INDEX)

- | | | |
|-----|--|---|
| 1. | Nom de l'objet lancé: | Innovative Technology
Demonstration Experiment Satellite
(INDEX) "Reimei" |
| 2. | Indicatif: | 2005-031B |
| 3. | État de lancement: | Japon (Kazakhstan) |
| 4. | Date et heure de lancement: | 23 août 2005 à 21 h 10 GMT |
| 5. | Lieu de lancement: | Centre spatial de Baïkonour
(Kazakhstan) |
| 6. | Principaux paramètres de l'orbite (au 23 août 2005): | |
| | a) Période nodale: | 97 minutes |
| | b) Inclinaison: | 97,8 degrés |
| | c) Apogée: | 655 kilomètres |
| | d) Périgée: | 609 kilomètres |
| 7. | Fonction générale: | Expérimentation en orbite de
technologies satellitaires de pointe |
| 8. | Lanceur: | Lanceur Dnepr |
| 9. | Organisme chargé du lancement: | ISC Kosmotras |
| 10. | Date de la désintégration: | --- |

E. Pico-satellite (XI-V)

- | | | |
|----|--|--|
| 1. | Nom de l'objet lancé: | University of Tokyo's Pico-Satellite
(XI-V) |
| 2. | Indicatif: | 2005-043F |
| 3. | État de lancement: | Japon (Fédération de Russie) |
| 4. | Date et heure de lancement: | 27 octobre 2005 à 6 h 52 GMT |
| 5. | Lieu de lancement: | Cosmodrome de Plesetsk
(Fédération de Russie) |
| 6. | Principaux paramètres de l'orbite (au 29 novembre 2005): | |
| | a) Période nodale: | 98,68 minutes |
| | b) Inclinaison: | 98,18 degrés |
| | c) Apogée: | 709 kilomètres |
| | d) Périgée: | 682 kilomètres |

- | | | |
|-----|--------------------------------|--|
| 7. | Fonction générale: | Fonctions de bus sur picosatellite, communications aux fréquences de radioamateur, expérimentation de cellules solaires, acquisition d'images et transmission sur la liaison descendante |
| 8. | Lanceur: | COSMOS |
| 9. | Organisme chargé du lancement: | COSMOS |
| 10. | Date de la désintégration: | --- |

F. Satellite d'observation à rayons X (SOLAR-A)

- | | | |
|-----|------------------------------------|--|
| 1. | Nom de l'objet lancé: | 14 th Scientific Spacecraft, X-ray Observatory Satellite (SOLAR-A) "Yohkoh" |
| 2. | Indicatif: | 1991-062A |
| 3. | État de lancement: | Japon |
| 4. | Date et heure de lancement: | 30 août 1991 à 2 h 30 GMT |
| 5. | Lieu de lancement: | Centre spatial de Kagoshima, Kagoshima (Japon) |
| 6. | Principaux paramètres de l'orbite: | |
| | a) Période nodale: | 97,9 minutes |
| | b) Inclinaison: | 31,3 degrés |
| | c) Apogée: | 792,8 kilomètres |
| | d) Périgée: | 517,1 kilomètres |
| 7. | Fonction générale: | Observation des éruptions solaires durant des périodes d'activité solaire maximale, principalement dans la bande des rayons X, suivant des résolutions spatiale, spectrale et temporelle élevées |
| 8. | Lanceur: | M-3SII-6 |
| 9. | Organisme chargé du lancement: | Institut des sciences spatiales et aéronautiques (dénommé aujourd'hui Agence japonaise d'exploration aérospatiale) |
| 10. | Date de la désintégration: | 12 septembre 2005 à 9 h 16 JST (heure standard du Japon) |