

**Secrétariat**Distr.: Générale
17 janvier 2005Français
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 5 janvier 2005 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 a l'honneur de lui adresser ci-joint, conformément à l'article IV de la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique (résolution de l'Assemblée générale 3235 (XXIX), annexe), des informations concernant les satellites japonais MUSES-C, BSAT-2c, CUTE-I, le Picosatellite X1 et SERVIS-1 (voir annexe).

La Mission permanente du Japon transmet également des informations concernant le satellite Ohsumi, qui n'est plus en orbite.



Annexe

Renseignements concernant les objets spatiaux japonais*

A. MUSES-C

- | | | |
|----|---------------------------------|---|
| 1. | Nom de l'objet lancé: | Vingtième engin spatial et scientifique, satellite expérimental "Hayabusa" (MUSES-C) |
| 2. | Indicatif: | 2003-019A |
| 3. | État de lancement: | Japon |
| 4. | Date et heure de lancement: | 9 mai 2003 à 4 h 29 GMT |
| 5. | Lieu de lancement: | Centre spatial de Kagoshima, Kagoshima (Japon) |
| 6. | Principaux paramètres orbitaux: | (au 9 mai 2003) |
| | a) Période nodale: | 530 à 590 jours |
| | b) Inclinaison: | 1,3-1,7 degrés |
| | c) Apogée: | 260 000 000 kilomètres |
| | d) Périgée: | 139 000 000 kilomètres |
| 7. | Fonctions générales: | Vérification de la technologie de prélèvement et récupération d'échantillons |
| 8. | Lanceur: | M-V-5 |
| 9. | Organisme chargé du lancement: | Agence japonaise d'exploration aérospatiale (ex-Institut des sciences spatiales et aéronautiques) |

B. BSAT-2c

- | | | |
|----|---------------------------------|--|
| 1. | Nom de l'objet lancé: | BSAT-2c |
| 2. | Indicatif: | 2003-028A |
| 3. | États de lancement: | Japon (France) |
| 4. | Date et heure de lancement: | 11 juin 2003 à 22 h 38 GMT |
| 5. | Lieu de lancement: | Centre spatial guyanais, Kourou (Guyane française) |
| 6. | Principaux paramètres orbitaux: | (au 3 janvier 2004) |
| | a) Période nodale: | 1 436 minutes |

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

- | | | |
|----|--------------------------------|--|
| b) | Inclinaison: | 0,043 degré |
| c) | Apogée: | 35 811 kilomètres |
| d) | Périgée: | 35 766 kilomètres |
| 7. | Fonctions générales: | Satellite de télédiffusion directe vers le Japon |
| 8. | Lanceur: | Ariane 5 |
| 9. | Organisme chargé du lancement: | Arianespace |

C. CUTE-I

- | | | |
|----|---------------------------------|---|
| 1. | Nom de l'objet lancé: | CUTE-I, satellite cubique expérimental de l'Institut de technologie de Tokyo |
| 2. | Indicatif: | 2003-031E |
| 3. | États de lancement: | Japon (Fédération de Russie) |
| 4. | Date et heure de lancement: | 30 juin 2003 à 14 h 15 GMT |
| 5. | Lieu de lancement: | Cosmodrome de Plesetsk (Fédération de Russie) |
| 6. | Principaux paramètres orbitaux: | (au 10 février 2004) |
| | a) Période nodale: | 101 minutes |
| | b) Inclinaison: | 98,7 degrés |
| | c) Apogée: | 829 kilomètres |
| | d) Périgée: | 814 kilomètres |
| 7. | Fonctions générales: | Vérifier l'application de la technologie des plates-formes aux picosatellites |
| 8. | Lanceur: | Rocket |
| 9. | Organisme chargé du lancement: | Eurorockot |

D. Picosatellite X1

- | | | |
|----|---------------------------------|---|
| 1. | Nom de l'objet lancé: | Picosatellite X1 de l'Université de Tokyo |
| 2. | Indicatif: | 2003-031J |
| 3. | États de lancement: | Japon (Fédération de Russie) |
| 4. | Date et heure de lancement: | 30 juin 2003 à 14 h 15 GMT |
| 5. | Lieu de lancement: | Cosmodrome de Plesetsk (Fédération de Russie) |
| 6. | Principaux paramètres orbitaux: | (au 2 juillet 2003) |
| | a) Période nodale: | 101,4 minutes |

- b) Inclinaison: 98,72 degrés
- c) Apogée: 825,78 kilomètres
- d) Périgée: 825,78 kilomètres
- 7. Fonctions générales: Vérification des fonctions de plate-forme picosatellitaire, radiocommunications d'amateurs, acquisition d'images et liaison descendante
- 8. Lanceur: Rocket
- 9. Organisme chargé du lancement: Eurorocket

E. SERVIS-1

- 1. Nom de l'objet lancé: SERVIS-1 (système intégré de vérification de la fiabilité dans l'espace)
- 2. Indicatif: 2003-050A
- 3. États de lancement: Japon (Fédération de Russie)
- 4. Date et heure de lancement: 30 octobre 2003 à 13 h 43 GMT
- 5. Lieu de lancement: Cosmodrome de Plesetsk (Fédération de Russie)
- 6. Principaux paramètres orbitaux: (au 31 octobre 2003)
 - a) Période nodale: 105 minutes
 - b) Inclinaison: 99,5 degrés
 - c) Apogée: 1 000 kilomètres
 - d) Périgée: 1 000 kilomètres
- 7. Fonctions générales: Acquisition de données techniques relatives à l'utilisation à des fins spatiales de composants et de techniques disponibles dans le commerce
- 8. Lanceur: Rocket
- 9. Organisme chargé du lancement: Eurorocket

F. Ohsumi

- 1. Nom de l'objet lancé: Ohsumi
- 2. Indicatif: 1970-011A
- 3. État de lancement: Japon
- 4. Date et heure de lancement: 11 février 1970 à 4 h 25 GMT

-
- | | | |
|-----|---------------------------------|--|
| 5. | Lieu de lancement: | Centre spatial de Kagoshima,
Kagoshima (Japon) |
| 6. | Principaux paramètres orbitaux: | (au 11 février 1970) |
| | a) Période nodale: | 144,58 minutes |
| | b) Inclinaison: | 31,2 degrés |
| | c) Apogée: | 5 142 kilomètres |
| | d) Périgée: | 351 kilomètres |
| 7. | Fonctions générales: | Démonstration de l'insertion en orbite pour
les lanceurs Mu |
| 8. | Lanceur: | L-4S-5 |
| 9. | Organisme chargé du lancement: | Institut des sciences spatiales et
aéronautiques de l'Université de Tokyo
(devenu depuis l'Agence japonaise
d'exploration aérospatiale) |
| 10. | Date de la désintégration: | 1 ^{er} août 2003 GMT |
-