

**Secrétariat**Distr.: Générale
4 septembre 2002Français
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 août 2002 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 BSAT-2a, LRE, MDS-1 et DASH (voir annexe).

La Mission permanente du Japon souhaite informer le Secrétaire général que le satellite ASTRO-D (mentionné dans le document ST/SG/SER.E/264) et le satellite JERS-1 (mentionné dans le document ST/SG/SER.E/252) ont cessé d'exister le 2 mars 2001 et le 3 décembre 2001 respectivement.



Annexe

Renseignements concernant les lancements effectués par le Japon

A. BSAT-2a

1. Nom du satellite: BSAT-2a
2. Indicatif: 2001-011B
3. Nom de l'État de lancement: Japon
4. Date et heure de lancement: 8 mars 2001 à 22 h 51 TU
5. Site de lancement: Centre spatial guyanais, Kourou (Guyane française)
6. Principaux paramètres orbitaux:
 - a) Période nodale: 1 436 minutes
 - b) Inclinaison: 0,036 degré
 - c) Apogée: 35 797 kilomètres
 - d) Périgée: 35 776 kilomètres
7. Fonctions générales: Services nationaux de télédiffusion directe
8. Lanceur: Ariane 5
9. Organisme chargé du lancement: Arianespace

B. LRE (Dispositif de télémétrie laser)

1. Nom du satellite: Laser Ranging Equipment (LRE)
2. Indicatif: 2001-038A
3. Nom de l'État de lancement: Japon
4. Date et heure de lancement: 29 août 2001 à 7 heures TU
5. Site de lancement: Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon)
6. Principaux paramètres orbitaux (au 21 septembre):
 - a) Période nodale: 640 minutes
 - b) Inclinaison: 28,5 degrés
 - c) Apogée: 36 205,3 kilomètres
 - d) Périgée: 253,0 kilomètres
7. Fonctions générales: LRE est la charge utile d'évaluation du lanceur H-IIA.F1 mise au point pour mesurer la précision de ses manœuvres d'insertion sur orbite

- | | |
|-----------------------------------|--|
| 8. Lanceur: | Lanceur H-IIA.F1 |
| 9. Organisme chargé du lancement: | Agence nationale de développement spatial du Japon (NASDA) |

C. MDS-1 (Satellite de démonstration “Tsubasa”)

- | | |
|---|---|
| 1. Nom du satellite: | Mission Demonstration Test Satellite (MDS-1) “Tsubasa” |
| 2. Indicatif: | 2002-003A |
| 3. Nom de l’État de lancement: | Japon |
| 4. Date et heure de lancement: | 4 février 2002 à 2 h 45 TU |
| 5. Site de lancement: | Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon) |
| 6. Principaux paramètres orbitaux (au 5 février): | |
| a) Période nodale: | 635 minutes |
| b) Inclinaison: | 28,5 degrés |
| c) Apogée: | 35 696 kilomètres |
| d) Périgée: | 500 kilomètres |
| 7. Fonctions générales: | Le satellite de démonstration MDS-1 a pour mission de vérifier le fonctionnement de composants standard sur orbite, de vérifier des techniques permettant de réduire la taille des composants et de mesurer des paramètres de l’environnement spatial (rayonnement, etc.) |
| 8. Lanceur: | Lanceur H-IIA.F2 |
| 9. Organisme chargé du lancement: | Agence nationale de développement spatial du Japon (NASDA) |

D. DASH (Démonstrateur de rentrée atmosphérique en hypervitesse)

- | | |
|------------------------------------|---|
| 1. Nom du satellite: | Demonstration of Atmospheric Flight with Hyper Speed (DASH) |
| 2. Indicatif: | 2002-003B |
| 3. Nom de l’État de lancement: | Japon |
| 4. Date et heure de lancement: | 4 février 2002 à 2 h 45 TU |
| 5. Site de lancement: | Centre spatial de Tanegashima, Kagoshima (Japon) |
| 6. Principaux paramètres orbitaux: | |
| a) Période nodale: | 635 minutes |
| b) Inclinaison: | 28,5 degrés |
| c) Apogée: | 35 910 kilomètres |
| d) Périgée: | 500 kilomètres |

- 7. Fonctions générales: Vérification de la technologie de rentrée atmosphérique à grande vitesse
 - 8. Lanceur: Lanceur H-IIA.F2
 - 9. Organisme chargé du lancement: Institut des sciences spatiales et astronautiques (ISAS), Agence nationale de développement spatial du Japon (NASDA)
-