

**Secrétariat**Distr. Générale
25 mai 1999Français
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 19 avril 1999 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 au paragraphe 1 de l'article IV de la Convention sur l'immatriculation des objets lancés dans l'espace extra-atmosphérique*, des informations concernant le lancement de trois satellites japonais: COMETS (KAKEHASHI), BSAT-1B et Planet-B (NOZOMI) (voir annexe).

* Résolution 3235 (XXIX) de l'Assemblée générale, annexe, en date du 12 novembre 1974.

Annexe

Renseignements concernant les lancements effectués par le Japon*

1. Nom du satellite: Satellite d'essai pour la technologie des communications et de la télédiffusion (COMETS) (KAKEHASHI)
2. Indicatif: 1998-011A
3. Nom de l'État de lancement: Japon
4. Date de lancement: 21 février 1998 (7 h 55 GMT)
5. Site de lancement: Japon (Centre spatial de Tanegashima)
6. Principaux paramètres orbitaux (au 30 mai 1998):
 - 1) Période nodale: 319 minutes
 - 2) Inclinaison: 30 degrés
 - 3) Apogée: 17 771 kilomètres
 - 4) Périgée: 473 kilomètres
7. Fonctions générales de l'objet spatial: Expériences sur les services de communications mobiles par satellite de technologie avancée, les communications interorbitales, la télédiffusion par satellite de technologie avancée, etc.
8. Lanceur: H-II (vol n° 5)
9. Organisme chargé du lancement: National Space Development Agency of Japan (NASA)
10. Note: Il n'a pas été possible de placer le satellite sur l'orbite des satellites géostationnaires en raison de la combustion trop courte en deuxième phase du moteur de l'étage supérieur.

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

- | | |
|---|---|
| 1. Nom du satellite: | BSAT-1B |
| 2. Indicatif: | 1998-024B |
| 3. Nom de l'État de lancement: | Japon (France) |
| 4. Date de lancement: | 28 avril 1998 (22 h 53 GMT) |
| 5. Site de lancement: | Guyane française (Kourou) |
| 6. Principaux paramètres orbitaux
(au 3 juillet 1998): | |
| 1) Période nodale: | 1 436 minutes |
| 2) Inclinaison: | 0,064 degré |
| 3) Apogée: | 35 803 kilomètres |
| 4) Périgée: | 35 783 kilomètres |
| 7. Fonctions générales de l'objet spatial: | Télédiffusion nationale directe |
| 8. Lanceur: | Ariane 44P |
| 9. Organisme chargé du lancement: | Arianespace |
| | |
| 1. Nom du satellite: | PLANET-B (NOZOMI) |
| 2. Indicatif: | 1998-041A |
| 3. Nom de l'État de lancement: | Japon |
| 4. Date de lancement: | 3 juillet 1998 (18 h 12 GMT) |
| 5. Site de lancement: | Japon (Centre spatial de Kagoshima) |
| 6. Principaux paramètres orbitaux
(orbite héliocentrique au 6 janvier 1999): | |
| 1) Période nodale | 485 jours |
| 2) Inclinaison | 3 degrés |
| 3) Aphélie | 216 000 000 kilomètres |
| 4) Périhélie | 146 000 000 kilomètres |
| 7. Fonctions générales de l'objet spatial: | Interaction entre le vent solaire et la haute atmosphère de Mars |
| 8. Lanceur: | M-V (vol n° 3) |
| 9. Organisme chargé du lancement: | Institute of Space and Aeronautical Science (ISAS) |
| 10. Note: | L'orbite doit être modifiée pour que le satellite effectue des gravidéviation au voisinage de la Terre. |