

**Secrétariat**Distr.: Générale
21 avril 2005Français
Original: Anglais

**Commission 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 14 avril 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 le satellite japonais SUPERBIRD-A2 (voir annexe).

La Mission permanente du Japon transmet également des informations concernant les satellites DENPA, TAIYO et TANSEI-4, qui ne sont plus en orbite.



Annexe

Renseignements concernant les objets spatiaux japonais*

A. SUPERBIRD-A2

1. Nom de l'objet lancé: SUPERBIRD-A2
2. Indicatif: 2004-011A
3. État de lancement: Japon (États-Unis d'Amérique)
4. Date et heure de lancement: 16 avril 2004 à 0 h 45 GMT
5. Lieu de lancement: Cape Canaveral Air Force Station, États-Unis d'Amérique
6. Principaux paramètres orbitaux: (au 27 novembre 2004)
 - a) Période nodale: 1 436 minutes
 - b) Inclinaison: 0,033 degrés
 - c) Apogée: 35 800 kilomètres
 - d) Périgée: 35 779 kilomètres
7. Fonctions générales: Télécommunications nationales
8. Lanceur: Atlas IIAS
9. Organisme chargé du lancement: Services de lancement internationaux

B. DENPA

1. Nom de l'objet lancé: DENPA
2. Indicatif: 1972-064A
3. État de lancement: Japon
4. Date et heure de lancement: 19 août 1972 à 2 h 40 GMT
5. Lieu de lancement: Centre spatial de Kagoshima, Kagoshima (Japon)
6. Principaux paramètres orbitaux: (au 19 août 1972)
 - a) Période nodale: 160 minutes
 - b) Inclinaison: 31 degrés
 - c) Apogée: 6 570 kilomètres
 - d) Périgée: 240 kilomètres

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

- | | | |
|-----|--------------------------------|--|
| 7. | Fonctions générales: | Observation de la densité du plasma, de la température du plasma, des ondes électromagnétiques, des flux d'électrons des ceintures de radiation et des variations du champ géomagnétique, et mesures satellitaires |
| 8. | Lanceur: | M-4S-4 |
| 9. | Organisme chargé du lancement: | Institut des sciences spatiales et aéronautiques, Université de Tokyo (depuis renommé Institut des sciences spatiales et astronautiques) |
| 10. | Date de la désintégration: | 19 mai 1980 GMT |

C. TAIYO

- | | | |
|-----|---------------------------------|--|
| 1. | Nom de l'objet lancé: | TAIYO |
| 2. | Indicatif: | 1975-014A |
| 3. | État de lancement: | Japon |
| 4. | Date et heure de lancement: | 24 février 1975 à 5 h 25 GMT |
| 5. | Lieu de lancement: | Centre spatial de Kagoshima, Kagoshima (Japon) |
| 6. | Principaux paramètres orbitaux: | (au 24 février 1975) |
| | a) Période nodale: | 120,3 minutes |
| | b) Inclinaison: | 31,6 degrés |
| | c) Apogée: | 3 136 kilomètres |
| | d) Périgée: | 255 kilomètres |
| 7. | Fonctions générales: | TAIYO est le troisième satellite scientifique utilisé pour étudier l'atmosphère de la Terre et son interaction avec le rayonnement solaire |
| 8. | Lanceur: | M-3C-2 |
| 9. | Organisme chargé du lancement: | Institut des sciences spatiales et aéronautiques, Université de Tokyo (depuis renommé Institut des sciences spatiales et astronautiques) |
| 10. | Date de la désintégration: | 29 juin 1980 GMT |

D. TANSEI-4

- | | | |
|----|-----------------------|-----------|
| 1. | Nom de l'objet lancé: | TANSEI-4 |
| 2. | Indicatif: | 1980-015A |
| 3. | État de lancement: | Japon |

4. Date et heure de lancement: 17 février 1980 à 0 h 40 GMT
 5. Lieu de lancement: Centre spatial de Kagoshima, Kagoshima (Japon)
 6. Principaux paramètres orbitaux: (au 17 février 1980)
 - a) Période nodale: 95,9 minutes
 - b) Inclinaison: 38,7 degrés
 - c) Apogée: 605,8 kilomètres
 - d) Périgée: 520,9 kilomètres
 7. Fonctions générales:
 1. Essai de vol du lanceur nouvellement mis au point, M-3S-1
 2. Expériences techniques sur les systèmes
 8. Lanceur: M-3S-1
 9. Organisme chargé du lancement: Institut des sciences spatiales et aéronautiques, Université de Tokyo (depuis renommé Institut des sciences spatiales et astronautiques)
 10. Date de la désintégration: 12 mai 1983 GMT
-