

**Secretaría**

Distr. general
21 de abril de 2005
Español
Original: inglés

**Comisión sobre la Utilización del Espacio
Ultraterrestre con Fines Pacíficos**

**Información proporcionada de conformidad con el
Convenio sobre el registro de objetos lanzados al espacio
ultraterrestre**

**Nota verbal de fecha 14 de abril de 2005 dirigida al Secretario
General por la Misión Permanente del Japón ante las
Naciones Unidas (Viena)**

La Misión Permanente del Japón ante las Naciones Unidas (Viena) saluda atentamente al Secretario General de las Naciones Unidas y, de conformidad con el artículo IV del Convenio sobre el registro de objetos lanzados al espacio ultraterrestre (resolución 3235 (XXIX) de la Asamblea General, anexo), tiene el honor de transmitir información sobre el lanzamiento del satélite japonés SUPERBIRD-A2 (véase el anexo).

La Misión Permanente del Japón tiene además el honor de transmitir información sobre los satélites DENPA, TAIYO y TANSEI-4, que ya no existen en órbita.



Anexo

Datos de registro de objetos espaciales lanzados por el Japón *

A. SUPERBIRD-A2

1. Nombre del objeto espacial: SUPERBIRD-A2
2. Designación: 2004-011A
3. Nombre de los Estados de lanzamiento: Japón (Estados Unidos de América)
4. Fecha y hora de lanzamiento: 16 de abril de 2004 a las 0045 horas (GMT)
5. Lugar de lanzamiento: Estación de Cabo Cañaveral de la Fuerza Aérea (Estados Unidos de América)
6. Parámetros orbitales básicos: (al 27 de noviembre de 2004)
 - a) Período nodal: 1.436 minutos
 - b) Inclinación: 0,033 grados
 - c) Apogeo: 35.800 kilómetros
 - d) Perigeo: 35.779 kilómetros
7. Función general: Telecomunicaciones internas
Telecomunicaciones a nivel nacional
8. Vehículo de lanzamiento: Atlas IIAS
9. Organización de lanzamiento: International Launch Services

B. DENPA

1. Nombre del objeto espacial: DENPA
2. Designación: 1972-064A
3. Nombre del Estado de lanzamiento: Japón
4. Fecha y hora de lanzamiento: 19 de agosto de 1972 a las 0240 horas (GMT)
5. Lugar de lanzamiento: Centro Espacial de Kagoshima, Kagoshima (Japón)
6. Parámetros orbitales básicos: (al 19 de agosto de 1972)
 - a) Período nodal: 160 minutos
 - b) Inclinación: 31 grados

* Los datos de registro se reproducen en la forma en que se recibieron.

- | | |
|-----------------------------------|---|
| c) Apogeo: | 6.570 kilómetros |
| d) Perigeo: | 240 kilómetros |
| 7. Función general: | Observación de la densidad y temperatura de plasmas, ondas electromagnéticas, flujos de electrones del cinturón de radiación y variaciones del flujo geomagnético, así como mediciones para ingeniería de satélites |
| 8. Vehículo de lanzamiento: | M-4S-4 |
| 9. Organización de lanzamiento: | Instituto de Ciencias Espaciales y Aeronáuticas, Universidad de Tokio (actualmente Agencia de Exploración Aeroespacial del Japón) |
| 10. Fecha en que dejó de existir: | 19 de mayo de 1980 (GMT) |

C. TAIYO

- | | |
|--------------------------------------|--|
| 1. Nombre del objeto espacial: | TAIYO |
| 2. Designación: | 1975-014A |
| 3. Nombre del Estado de lanzamiento: | Japón |
| 4. Fecha y hora de lanzamiento: | 24 de febrero de 1975 a las 0525 horas (GMT) |
| 5. Lugar de lanzamiento: | Centro Espacial de Kagoshima, Kagoshima (Japón) |
| 6. Parámetros orbitales básicos: | (al 24 de febrero de 1975) |
| a) Período nodal: | 120,3 minutos |
| b) Inclinación: | 31,6 grados |
| c) Apogeo: | 3.136 kilómetros |
| d) Perigeo: | 255 kilómetros |
| 7. Función general: | TAIYO es el tercer satélite científico dedicado al estudio de la atmósfera de la Tierra y de su interacción con la radiación solar |
| 8. Vehículo de lanzamiento: | M-3C-2 |
| 9. Organización de lanzamiento: | Instituto de Ciencias Espaciales y Aeronáuticas, Universidad de Tokio (actualmente Agencia de Exploración Aeroespacial del Japón) |
| 10. Fecha de desintegración: | 29 de junio de 1980 (GMT) |

D. TANSEI-4

1. Nombre del objeto espacial: TANSEI-4
 2. Designación: 1980-015A
 3. Nombre del Estado de lanzamiento: Japón
 4. Fecha y hora de lanzamiento: 17 de febrero de 1980 a las 0040 horas (GMT)
 5. Lugar de lanzamiento: Centro Espacial de Kagoshima, Kagoshima (Japón)
 6. Parámetros orbitales básicos: (al 17 de febrero de 1980)
 - a) Período nodal: 95,9 minutos
 - b) Inclinación: 38,7 grados
 - c) Apogeo: 605,8 kilómetros
 - d) Perigeo: 520,9 kilómetros
 7. Función general:
 1. Vuelo de ensayo del vehículo de lanzamiento M-3S-1, recientemente fabricado
 2. Experimentos de ingeniería relativos a los sistemas de satélites científicos
 8. Vehículo de lanzamiento: M-3S-1
 9. Organización de lanzamiento: Instituto de Ciencias Espaciales y Aeronáuticas, Universidad de Tokio (actualmente Agencia de Exploración Aeroespacial del Japón)
 10. Fecha de desintegración: 12 de mayo de 1983 (GMT)
-