

**Secretaría**

Distr. general
23 de noviembre de 2010
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 12 de agosto de 2010 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 los satélites japoneses SUPERBIRD-7 (designación internacional 2008-038A), GOSAT "IBUKI" (designación internacional 2009-002A), PRISM "Hitomi" (designación internacional 2009-002B), SOHLA-1 "MAIDO-1" (designación internacional 2009-002E), SDS-1 (designación internacional 2009-002F) y STARS "Kukai" (designación internacional 2009-002G) (véase el anexo).



Anexo

Datos de registro de los objetos espaciales lanzados por el Japón*

SUPERBIRD-7

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales:	2008-038A
Nombre del objeto espacial:	SUPERBIRD-7
Designación nacional:	2008-038A
Nombre del Estado de lanzamiento:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento:	
Fecha y hora de lanzamiento:	14 de agosto de 2008 a las 20.44 horas (GMT)
Lugar de lanzamiento:	Kourou (Guyana Francesa)
Parámetros orbitales básicos:	
Período nodal:	1.440 minutos
Inclinación:	0,014 grados
Apogeo:	35.793 kilómetros
Perigeo:	35.782 kilómetros
Función general:	Satélite de comunicaciones y radiodifusión
Vehículo de lanzamiento:	Ariane 5 ECA
Organización de lanzamiento:	—
Fecha de desintegración:	—

GOSAT “IBUKI”

Nombre del objeto espacial:	Satélite de observación de los gases de efecto invernadero “IBUKI” (GOSAT)
Designación:	2009-002A
Nombre del Estado de lanzamiento:	Japón

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

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento:	
Fecha y hora de lanzamiento:	23 de enero de 2009 a las 03.54 horas (GMT)
Lugar de lanzamiento:	Centro Espacial Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos (al 10 de abril de 2009):	
Período nodal:	98,1 minutos
Inclinación:	98,1 grados
Apogeo:	676,8 kilómetros
Perigeo:	655,7 kilómetros
Función general:	GOSAT es un satélite que observa desde el espacio ultraterrestre la concentración y distribución de los gases de efecto invernadero. El propósito es contribuir a los esfuerzos internacionales por prevenir el calentamiento mundial, incluida la vigilancia de los estados de absorción y emisión de los gases de efecto invernadero. GOSAT está equipado con los siguientes sensores: a) un sensor de observación de los gases de efecto invernadero (TANSO-FTS); y b) un sensor de nubes y aerosoles (TANSO-CAI).
Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA F15 (H-IIA F15)
Organización de lanzamiento:	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd/ Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón
Fecha de desintegración:	–

PRISM “Hitomi”

Nombre del objeto espacial:	Nano-satélite PRISM “Hitomi”
Designación:	2009-002B
Nombre del Estado de lanzamiento:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento:	
Fecha y hora de lanzamiento:	23 de enero de 2009 a las 03.54 horas (GMT)

Lugar de lanzamiento:	Centro Espacial Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos (al 5 de mayo de 2009):	
Período nodal:	97 minutos
Inclinación:	98,1 grados
Apogeo:	642 kilómetros
Perigeo:	613 kilómetros
Función general:	Captación de imágenes de la Tierra mediante un sistema óptico extensible y experimentos de comunicación con frecuencias para radioaficionados
Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA F15 (H-IIA F15)
Organización de lanzamiento:	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd/ Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón
Fecha de desintegración:	–

SOHLA-1 “MAIDO-1”

Nombre del objeto espacial:	SOHLA-1 “MAIDO-1”
Designación:	2009-002E
Nombre del Estado de lanzamiento:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento:	
Fecha y hora de lanzamiento:	23 de enero de 2009 a las 03.54 horas (GMT)
Lugar de lanzamiento:	Centro Espacial Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos (al 23 de enero de 2009):	
Período nodal:	98,0 minutos
Inclinación:	98,0 grados
Apogeo:	675,5 kilómetros
Perigeo:	651,6 kilómetros
Función general:	Experimento de observación de rayos

Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA F15 (H-IIA F15)
Organización de lanzamiento:	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd/ Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón
Fecha de desintegración:	–

SDS-1

Nombre del objeto espacial:	Small Demonstration Satellite 1 (SDS-1)
Designación:	2009-002F
Nombre del Estado de lanzamiento:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento:	
Fecha y hora de lanzamiento:	23 de enero de 2009 a las 03.54 horas (GMT)
Lugar de lanzamiento:	Centro Espacial Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos (al 6 de marzo de 2009):	
Período nodal:	98,1 minutos
Inclinación:	98,0 grados
Apogeo:	678,3 kilómetros
Perigeo:	659,3 kilómetros
Función general:	Uso experimental de nuevos instrumentos y componentes tecnológicos, como un transpondedor integrado multimodal (MTP), un módulo de demostración SpaceWire (SWIM), y experimento de microprocesamiento avanzado en órbita (AMI), para mejorar la fiabilidad de los satélites operacionales.
Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA F15 (H-IIA F15)
Organización de lanzamiento:	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd/ Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón
Fecha de desintegración:	–

STARS “KUKAI”

Nombre del objeto espacial:	STARS “KUKAI”
Designación:	2009-002G
Nombre del Estado de lanzamiento:	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento:	
Fecha y hora de lanzamiento:	23 de enero de 2009 a las 03.54 horas (GMT)
Lugar de lanzamiento:	Centro Espacial Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos (al 23 de enero de 2009):	
Período nodal:	98 minutos
Inclinación:	98,0 grados
Apogeo:	667 kilómetros
Perigeo:	647 kilómetros
Función general:	Experimento de conexión espacial entre un satélite madre y un satélite cautivo, para la verificación técnica de la conexión espacial de un robot cautivo. Desarrollo de técnicas espaciales mediante cooperación local.
Vehículo de lanzamiento:	Vehículo de lanzamiento H-IIA F15 (H-IIA F15)
Organización de lanzamiento:	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd/Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón
Fecha de desintegración:	—
