



Secretaría

Distr. general
31 de octubre de 2018
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 16 de octubre de 2018 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), de conformidad con lo dispuesto en 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 acerca de los objetos espaciales lanzados por el Japón (véase el anexo).



Anexo

Datos de registro de objetos espaciales lanzados por el Japón*

Satélite CubeSat “Freedom” para la demostración de un mecanismo de retiro de órbita

Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067KS
Nombre del objeto espacial	CubeSat “Freedom” para la demostración de un mecanismo de retiro de órbita
Designación nacional	1998-067KS
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	16 de enero de 2017 a las 9.10 horas HUC; Estación Espacial Internacional (EEI)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	93 minutos
Inclinación	51,7 grados
Apogeo	420 kilómetros
Perigeo	400 kilómetros
Función general del objeto espacial	Demostración del mecanismo de despliegue de una lámina delgada llamado mecanismo de retiro de órbita (DOM).
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	6 de febrero de 2017

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Nakashimada Engineering Works, Ltd., y Universidad de Tohoku
Información suplementaria	El CubeSat “Freedom” fue liberado en la órbita terrestre baja desde la EEI utilizando el brazo robótico del módulo experimental japonés “Kibo”. La fecha de lanzamiento es la fecha en que el “Freedom” fue puesto en órbita desde la EEI. Los parámetros orbitales básicos proporcionados son los del 16 de enero de 2017.

* La información, cuyo formato ha sido ajustado por la Secretaría, se presentó utilizando el formulario preparado en cumplimiento de la resolución 62/101 de la Asamblea General.

ITF-2**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067KU
Nombre del objeto espacial	ITF-2
Designación nacional	1998-067KU
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	16 de enero de 2017 a las 09.10 horas y 0 segundos HUC; Estación Espacial Internacional
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	91 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	339 kilómetros
Perigeo	336 kilómetros
Función general del objeto espacial	El ITF-2 envía una radiobaliza telemétrica de 435 MHz por medio de una señal acústica en código Morse en un transmisor de modulación de frecuencia (MF) que funciona con una salida de 300 milivatios. La señal acústica se puede recibir utilizando un equipo simple como un transmisor-receptor portátil con una antena Yagi-Uda simple. Verificación de un nuevo tipo de transmisor en el entorno espacial. Verificación de un nuevo tipo de antena de parche pequeña.

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de Tsukuba
Información suplementaria	La fecha de lanzamiento corresponde a la fecha de despliegue desde la EEI.

Waseda-Sat3**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067KV
Nombre del objeto espacial	Waseda-Sat3
Designación nacional	1998-067KV
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	16 de enero de 2017 a las 09.10 horas y 0 segundos HUC; Estación Espacial Internacional

Parámetros orbitales básicos

Período nodal	91 minutos
Inclinación	53 grados
Apogeo (radio)	6.699 kilómetros
Perigeo (radio)	6.694 kilómetros
Función general del objeto espacial	Prueba de un sistema de retiro de órbita experimental que utiliza membranas plegables.

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de Waseda
Información suplementaria	La fecha de lanzamiento corresponde a la fecha de despliegue desde la EEI.

EGG**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067KW
Nombre del objeto espacial	EGG
Designación nacional	1998-067KW
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	16 de enero de 2017 a las 09.20 horas HUC; Estación Espacial Internacional
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,7 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo (radio)	6.791,6 kilómetros
Perigeo (radio)	6.769,9 kilómetros
Función general del objeto espacial	Satélite de ingeniería experimental para el despliegue de un aeroscudo inflable, la degradación de órbita mediante resistencia aerodinámica y la realización de operaciones mediante el Sistema Mundial de Determinación de la Posición y el Sistema Mundial de Telecomunicaciones Celulares Iridium.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	14 de mayo de 2017 a las 20.40 horas y 0 segundos HUC

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Modificación de la situación

Fecha en que el objeto espacial dejó de funcionar	14 de mayo de 2017 a las 20.40 horas y 0 segundos HUC
Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	11 de febrero de 2017 a las 9.00 horas y 0 segundos HUC
Condiciones físicas en el momento del traslado del objeto espacial a una órbita de eliminación	El objeto espacial funcionaba normalmente. El aeroescudo de 0,8 m de diámetro estaba desplegado
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de Tokio
Información suplementaria	La fecha de lanzamiento corresponde a la fecha de despliegue desde la EEI.

AOBA Velox-III

Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067KX
Nombre del objeto espacial	AOBA Velox-III
Designación nacional	1998-067KX
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	16 de enero de 2017 HUC; Estación Espacial Internacional
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	91,1 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	330 kilómetros
Perigeo	325 kilómetros
Función general del objeto espacial	Demostración en órbita de un sistema de propulsión eléctrica basado en un propulsor de plasma pulsado (PPT). Detección de fallos de los microprocesadores inducidos por la radiación nuclear.

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Instituto de Tecnología de Kyushu (Japón)
Sitio web	http://kitsat.net/av3/index.html (en japonés)
Información suplementaria	La fecha de lanzamiento corresponde a la fecha de despliegue desde la EEI.

Segundo satélite cuasi cenital “Michibiki”

Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2017-028A
Nombre del objeto espacial	Segundo satélite cuasi cenital “Michibiki”
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	1 de junio de 2017 a las 00.17 horas y 46 segundos HUC; Centro Espacial de Tanegashima; Prefectura de Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436 minutos
Inclinación	44,28 grados
Apogeo	38.933 kilómetros
Perigeo	32.641 kilómetros
Función general del objeto espacial	Segundo satélite empleado en el Sistema de Satélites Cuasi Cenitales (QZSS). El QZSS es un sistema de navegación por satélite japonés que funciona desde una órbita geosíncrona elíptica inclinada para lograr una visibilidad óptima a gran altura en cañones urbanos y zonas montañosas.

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Secretaría de la Política Nacional del Espacio, Oficina del Gobierno (Japón)
Sitio web	http://qzss.go.jp/en
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 34 (H-IIA-F34)
Información suplementaria	Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA).

Toki

Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067MU
Nombre del objeto espacial	Toki
Designación nacional	1998-067MU
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	7 de julio de 2017 HUC; Estación Espacial Internacional

Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	91,68 minutos
Inclinación	51,635 grados
Apogeo	359 kilómetros
Perigeo	357 kilómetros
Función general del objeto espacial	Observación de la Tierra, difusión mediante transmisión de señales sonoras y detección de eventos individuales.

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Instituto de Tecnología de Kyushu (Japón)
Sitio web	http://birds1.birds-project.com
Información suplementaria	La fecha de lanzamiento corresponde a la fecha de despliegue desde la EEI.

Tercer satélite cuasi cenital “Michibiki”

Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2017-048A
Nombre del objeto espacial	Tercer satélite cuasi cenital “Michibiki”
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	19 de agosto de 2017 a las 05.29 horas y 0 segundos HUC; Centro Espacial de Tanegashima; Prefectura de Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436 minutos
Inclinación	0,07 grados
Apogeo	35.792 kilómetros
Perigeo	32.780 kilómetros
Función general del objeto espacial	Tercer satélite empleado en el Sistema de Satélites Cuasi Cenitales (QZSS). El QZSS es un sistema de navegación por satélite japonés que funciona desde una órbita geoestacionaria.

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Ubicación en la órbita geoestacionaria	127 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Secretaría de la Política Nacional del Espacio, Oficina del Gobierno (Japón)
Sitio web	http://qzss.go.jp/en

Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 35 (H-IIA-F35)
Información suplementaria	Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA).

BSAT-4a

Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2017-059B
Nombre del objeto espacial	BSAT-4a
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Francia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	29 de septiembre de 2017 a las 21.56 horas y 33 segundos HUC; Kurú (Guayana Francesa)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436,08 minutos
Inclinación	0,05 grados
Apogeo	35.806 kilómetros
Perigeo	35.766 kilómetros
Función general del objeto espacial	Comunicaciones por satélite y servicios nacionales de radiodifusión.

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Ubicación en la órbita geoestacionaria	110 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Broadcasting Satellite System Corporation (B-SAT)
Vehículo de lanzamiento	Ariane 5
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Arianespace.

Cuarto satélite cuasi cenital “Michibiki”

Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2017-062A
Nombre del objeto espacial	Cuarto satélite cuasi cenital “Michibiki”
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	9 de octubre de 2017 a las 22.01 horas y 37 segundos HUC; Centro Espacial de Tanegashima; Prefectura de Kagoshima (Japón)

Parámetros orbitales básicos

Período nodal	1.436 minutos
Inclinación	40,59 grados
Apogeo	38.919 kilómetros
Perigeo	32.650 kilómetros

Función general del objeto espacial	Cuarto satélite empleado en el Sistema de Satélites Cuasi Cenitales (QZSS). El QZSS es un sistema de navegación por satélite japonés que funciona desde una órbita geosíncrona elíptica inclinada para lograr una visibilidad óptima a gran altura en cañones urbanos y zonas montañosas.
-------------------------------------	---

Información suplementaria facultativa destinada al Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Secretaría de la Política Nacional del Espacio, Oficina del Gobierno (Japón)
Sitio web	http://qzss.go.jp/en
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 36 (H-IIA-F36)
Información suplementaria	Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA).

2018-052A**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2018-052A
Designación nacional	2018-052A
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	12 de junio de 2018 HUC; Centro Espacial de Tanegashima; Prefectura de Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95 minutos
Inclinación	97,4 grados
Apogeo	516 kilómetros
Perigeo	497 kilómetros
Función general del objeto espacial	El satélite realiza misiones por encargo del Gobierno del Japón.