



Secretaría

Distr. general
10 de agosto 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 2 de mayo 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 I) y el cambio de situación de objetos espaciales registrados anteriormente (véase el anexo II).



Anexo I

Datos de registro de objetos espaciales lanzados por el Japón*

2017-015A

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2017-015A
Designación nacional	2017-015A
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	17 de marzo de 2017 HUC; Centro Espacial de Tanegashima (prefectura de Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95 minutos
Inclinación	97,4 grados
Apogeo	514 kilómetros
Perigeo	496 kilómetros
Función general del objeto espacial	El satélite realiza misiones por encargo del Gobierno del Japón

Kirameki 2gou

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2017-005A
Nombre del objeto espacial	Kirameki 2gou
Designación nacional	2017-005A
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	24 de enero de 2017 a las 07.44 horas 0 segundos HUC; Centro Espacial de Tanegashima (prefectura de Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436 minutos
Inclinación	0,026 grados
Apogeo	35.795 kilómetros
Perigeo	35.781 kilómetros
Función general del objeto espacial	Comunicaciones

* 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.

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Ministerio de Defensa del Japón
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 32 (H-IIA-32F)
Información suplementaria	Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón.

CE-SAT-I

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2017-036E
Nombre del objeto espacial	CE-SAT-I
Designación nacional	2017-036E
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	India
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	23 de junio de 2017 a las 03.59 horas 0 segundos HUC; Centro Espacial Satish Dhawan (Sriharikota, India)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95 minutos
Inclinación	97 grados
Apogeo	526 kilómetros
Perigeo	500 kilómetros
Función general del objeto espacial	Demostración técnica de la observación de la Tierra

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Canon Electronics, Inc.
Vehículo de lanzamiento	PSLV-C38

WNISAT-1R

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2017-042L
Nombre del objeto espacial	WNISAT-1R
Designación nacional	2017-042L
Estado de registro	Japón

Otros Estados de lanzamiento	Federación de Rusia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	14 de julio de 2017 a las 00.36 horas 0 segundos HUC; Cosmódromo de Baikonur (Kazajstán)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	97 minutos
Inclinación	97,6 grados
Apogeo	604 kilómetros
Perigeo	585 kilómetros
Función general del objeto espacial	Observación del hielo marino en el océano Ártico y otras zonas, las cenizas volcánicas y los tifones

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Weathernews Inc.
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Soyuz

STARS-C (Hagoromo)

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067KR
Nombre del objeto espacial	STARS-C (Hagoromo)
Designación nacional	1998-067KR
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	19 de diciembre de 2017 a las 17.50 horas HUC; Estación Espacial Internacional
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,7 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	6.785 kilómetros
Perigeo	6.779 kilómetros
Función general del objeto espacial	Verificar el despliegue de una amarra espacial en órbita
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	2 de marzo de 2018 a las 14.56 horas HUC

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de Shizuoka
Sitio web	http://stars.eng.shizuoka.ac.jp/starsc.html (únicamente en japonés)

Información suplementaria	La fecha de lanzamiento es la fecha de puesta en servicio desde la Estación Espacial Internacional.
---------------------------	---

Asnaro-2

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2018-007A
Nombre del objeto espacial	Asnaro-2
Designación nacional	2018-007A
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	17 de enero de 2018 a las 21.06 horas 11 segundos HUC; Centro Espacial de Uchinoura (prefectura de Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	94,7 minutos
Inclinación	97,4 grados
Apogeo	516 kilómetros
Perigeo	506 kilómetros
Función general del objeto espacial	Satélite de observación de la Tierra

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	NEC Corporation
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon núm. 3

2018-021A

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2018-021A
Designación nacional	2018-021A
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	27 de febrero de 2018 HUC; Centro Espacial de Tanegashima (prefectura de Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95 minutos
Inclinación	97,4 grados
Apogeo	513 kilómetros
Perigeo	498 kilómetros
Función general del objeto espacial	El satélite realiza misiones por encargo del Gobierno del Japón

“Shikisai” (GCOM: Misión de Observación del Cambio Climático-Clima)

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2017-082A
Nombre del objeto espacial	“Shikisai” (GCOM-C: Misión de Observación del Cambio Climático-Clima)
Designación nacional	2017-082A
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	23 de diciembre de 2017 a las 01.26 horas 22 segundos HUC; Centro Espacial de Tanegashima (prefectura de Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	101 minutos
Inclinación	98,7 grados
Apogeo	806,3 kilómetros
Perigeo	789,9 kilómetros
Función general del objeto espacial	El satélite GCOM-C transporta el sistema de generación de imágenes de la Tierra de segunda generación (SGLI), un radiómetro óptico multibanda de formación de imágenes con 19 canales espectrales. El SGLI puede medir intensidades de luz que van desde la radiación ultravioleta cercana hasta la radiación infrarroja térmica (de 380 nm a 12 µm) procedentes de la Tierra. La utilización del SGLI para llevar a cabo observaciones a largo plazo y a escala mundial de las nubes, los aerosoles, el color de los océanos, la vegetación, la nieve, el hielo y otros elementos puede ayudar a explicar el mecanismo que causa fluctuaciones en el balance de radiación y el ciclo del carbono, lo que es necesario para elaborar estimaciones precisas sobre futuros aumentos de la temperatura.

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 37 (H-IIA-37)
Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos son los correspondientes al 19 de enero de 2018. Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón.

Satélite experimental de altitud superbaja (SLATS) “Tsubame”

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2017-082B
Nombre del objeto espacial	Satélite experimental de altitud superbaja (SLATS) “Tsubame”
Designación nacional	2017-082B
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	23 de diciembre de 2017 a las 01.26 horas 22 segundos HUC; Centro Espacial de Tanegashima (prefectura de Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	94,9 minutos
Inclinación	98,3 grados
Apogeo	564,6 kilómetros
Perigeo	461,2 kilómetros
Función general del objeto espacial	El satélite SLATS pondrá a prueba la utilidad de la tecnología de motores iónicos creada por el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón para el control de la órbita a altitudes superbajas. Los datos técnicos relativos a la atmósfera que recopile el SLATS también se utilizarán para el diseño de futuros satélites. Además, el SLATS tomará fotografías de la Tierra, y su tecnología se evaluará con miras a utilizarla en futuros satélites de observación de la Tierra.

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 37 (H-IIA-37)
Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos son los correspondientes al 25 de enero de 2018. En el futuro, se llevarán a cabo operaciones de control de la órbita para reducir la altitud progresivamente. Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón.

Anexo II

Modificación de la situación de objetos espaciales registrados anteriormente por el Japón*

Satélite experimental de retransmisión de datos (DRTS) “Kodama”

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2002-042B
Nombre del objeto espacial	Satélite experimental de retransmisión de datos (DRTS) “Kodama”
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/425
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	10 de septiembre de 2002 a las 08.20 horas HUC; Centro Espacial de Tanegashima (prefectura de Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.451,1 minutos
Inclinación	5,1 grados
Apogeo	36.089,6 kilómetros
Perigeo	36.070,8 kilómetros
Función general del objeto espacial	El principal objetivo del DRTS es llevar a cabo experimentos relacionados con las comunicaciones entre satélites para retransmitir datos entre la nave espacial de destino y las estaciones terrestres. El satélite está situado a más de 90,75 grados este.

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

Ubicación en la órbita geoestacionaria	90,75 grados este
Modificación de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	5 de agosto de 2017 a las 05.45 horas 0 segundos HUC;
Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	3 de agosto de 2017 HUC
Características físicas cuando el objeto espacial se trasladó a una órbita de eliminación	El objeto espacial se trasladó a una órbita de eliminación entre el 31 de julio de 2017 HUC y el 3 de agosto de 2017 HUC y dejó de estar operativo el 5 de agosto de 2017 HUC.
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 3 (H-IIA-3)

* 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.

Sitio web	http://global.jaxa.jp/projects/sat/drts/ (únicamente en inglés)
Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos de la órbita de eliminación se determinaron el 3 de agosto de 2017 HUC.

2006-037A

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2006-037A
Designación nacional	2006-037A
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/552
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	11 de septiembre de 2006 HUC; Centro Espacial de Tanegashima (prefectura de Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	94 minutos
Inclinación	97,3 grados
Apogeo	502 kilómetros
Perigeo	485 kilómetros
Función general del objeto espacial	El satélite realiza misiones por encargo del Gobierno del Japón.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	29 de octubre de 2016 HUC
