



**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 29 de julio de 2021 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 sobre objetos espaciales nuevos o registrados anteriormente lanzados al espacio ultraterrestre (véanse los anexos I y II).¹

¹ Los datos sobre los objetos espaciales a que se hace referencia en los anexos se consignaron en el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre el 17 de agosto de 2021.



Anexo I

Datos de registro de objetos espaciales lanzados por el Japón*

ALE-2

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2019-084A
Nombre del objeto espacial	ALE-2
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Nueva Zelanda y Estados Unidos de América
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de diciembre de 2019 a las 08.18.21 horas UTC; Complejo de Lanzamientos 1 Rocket Lab (Nueva Zelanda)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,69 minutos
Inclinación	97,1 grados
Apogeo	415 kilómetros
Perigeo	398 kilómetros
Función general del objeto espacial	<p>Crear una lluvia de meteoros artificial: ALE-2 contiene un mecanismo de liberación que expulsa 400 partículas, una a una y de forma controlada, que se convierten en meteoros artificiales cuando vuelven a entrar en la atmósfera</p> <p>Los pormenores de la misión se presentaron en la 36ª reunión del Grupo de Trabajo 4 del Comité Interinstitucional de Coordinación en materia de Desechos Espaciales</p>

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	ALE Co., Ltd.
Sitio web	http://star-ale.com/en/?ja
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Electron, vuelo núm. 10
Información suplementaria	<p>Lanzado por Rocket Lab Inc. el 6 de diciembre de 2019</p> <p>ALE-2 tuvo por objeto generar los primeros meteoros artificiales del mundo en 2020</p>

* 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.

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067QW
Nombre del objeto espacial	AQT-D
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	20 de noviembre de 2019 UTC; Estación Espacial Internacional (EEI)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,7 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo (radio)	6 790,6 kilómetros
Perigeo (radio)	6 780,9 kilómetros
Función general del objeto espacial	AQT-D es un CubeSat de tamaño 3U. Tiene un sistema de propulsión de base acuosa, una cámara de luz visible y un dispositivo de almacenamiento y retransmisión

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de Tokio
Vehículo de lanzamiento	H-II B Núm. 8
Información suplementaria	Lanzado por el vehículo de transferencia H-II “Kounotori 8” (HTV8) (H-II B Núm. 8) el 25 de septiembre de 2019 y transportado a la EEI Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el Organismo de Exploración Aeroespacial del Japón (JAXA) La fecha de lanzamiento es la fecha de puesta en servicio desde la EEI y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de puesta en servicio

BSAT-4b**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2020-056A
Nombre del objeto espacial	BSAT-4b
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Francia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	15 de agosto de 2020 a las 22.04.00 UTC Kurú (Guayana Francesa)

Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1 436,14 minutos
Inclinación	0,06 grados
Apogeo	35 801 kilómetros
Perigeo	35 774 kilómetros
Función general del objeto espacial	Servicios de comunicaciones satelitales y radiodifusión nacional

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)
Sitio web	www.b-sat.co.jp/4k8k/bsat-4/
Vehículo de lanzamiento	Ariane 5
Información suplementaria	Lanzado por Arianespace el 15 de agosto de 2020

CE-SAT-IIB

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2020-077F
Nombre del objeto espacial	CE-SAT-IIB
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Nueva Zelanda y Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	28 de octubre de 2020 UTC; Nueva Zelanda
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95 minutos
Inclinación	97,5 grados
Apogeo	525 kilómetros
Perigeo	507 kilómetros
Función general del objeto espacial	Teleobservación de la Tierra mediante una cámara de sensibilidad ultra alta capaz de captar imágenes con una resolución de distancia de muestreo del terreno (GDS) de 5 metros, una cámara de banda visible capaz de captar imágenes con una resolución GDS de 5 metros y una cámara con lente gran angular capaz de captar imágenes con una resolución GDS de 40 a 120 metros

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Canon Electronics, Inc.
Sitio web	www.canon-elec.co.jp/files/media/2020/10/Eng_20201029_newsrelease.pdf
Vehículo de lanzamiento	Cohete Electron (15ª misión)
Información suplementaria	Lanzado por Rocket Lab Ltd. el 28 de octubre de 2020

G-satellite

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067RK
Nombre del objeto espacial	G-satellite
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	28 de abril de 2020 a las 08.55.14 horas UTC; EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,85 minutos
Inclinación	51,64 grados
Apogeo	417 kilómetros
Perigeo	411 kilómetros
Función general del objeto espacial	G-satellite es una de las iniciativas puestas en marcha con ocasión de los Juegos Olímpicos de Tokio. Captará imágenes de los muñecos que se encuentran en el interior del satélite y enviará imágenes y mensajes a tierra

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de Tokio
Vehículo de lanzamiento	Falcon 9
Información suplementaria	El satélite fue lanzado por el Falcon 9 el 7 de marzo de 2020 UTC y transportado a la EEI. La entidad responsable del lanzamiento es SpaceX La fecha de lanzamiento es la fecha de puesta en servicio desde la EEI y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de puesta en servicio

Hayabusa2

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2014-076A
Nombre del objeto espacial	Hayabusa2
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/766
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	3 de diciembre de 2014 a las 04.22.24 horas UTC; Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	477 407 minutos
Inclinación	25,0 grados
Apogeo	160 150 853 kilómetros
Perigeo	120 332 701 kilómetros
Función general del objeto espacial	Obtención de muestras del asteroide 1999 JU3 del tipo C para estudiar el origen y la evolución del sistema solar, así como los materiales para la vida

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

Traspaso de la supervisión del objeto espacial	
Cambio de función del objeto espacial	Misión de encuentro con el asteroide 1998 KY26 con el objetivo de explorar el pequeño asteroide de rotación rápida, así como una misión de aproximación al asteroide 2001 CC21
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Sitio web	http://global.jaxa.jp/projects/sas/hayabusa2/
Cuerpo celeste en torno al cual orbita el objeto espacial	Asteroide 1998 KY26
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 26 (H-IIA-F26)
Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos corresponden a los del 6 de diciembre de 2020 UTC Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el JAXA La cápsula portadora de la muestra se separó del objeto espacial y regresó a la Tierra el 5 de diciembre de 2020 UTC

Vehículo de transferencia H-II “Kounotori 9” (HTV 9)

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2020-030A
Nombre del objeto espacial	Vehículo de transferencia H-II “Kounotori 9” (HTV 9)
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	20 de mayo de 2020 a las 17.31 horas UTC; Centro Espacial de Tanegashima del JAXA, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	93,0 minutos
Inclinación	51,9 grados
Apogeo	423,6 kilómetros
Perigeo	411,1 kilómetros
Función general del objeto espacial	El HTV9 es un vehículo no tripulado de reabastecimiento diseñado para transportar a la EEI diversos tipos de carga, incluidos material de investigación, equipo de repuesto y productos básicos de uso cotidiano
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	20 de agosto de 2020 UTC

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Sitio web	https://global.jaxa.jp/projects/rockets/htv/
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIB, vuelo núm. 9 (H-IIB-F9)
Información suplementaria	Lanzado por el H-IIB-F9 el 20 de mayo de 2020 Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el JAXA Los parámetros orbitales básicos descritos son los correspondientes al 25 de mayo de 2020 Tras dejar su carga en la EEI, el HTV9 se separó de ella y reentró de manera controlada en la atmósfera

Subsistema de la Instalación Expuesta del Sistema de Comunicación Interorbital (ICS-EF)

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067RJ
Nombre del objeto espacial	Subsistema de la Instalación Expuesta del Sistema de Comunicación Interorbital (ICS-EF)
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	15 de julio de 2009 UTC; Centro Espacial Kennedy de la Administración Nacional de Aeronáutica y el Espacio (NASA) (Estados Unidos)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,66 minutos
Inclinación	51,64 grados
Apogeo	408,0 kilómetros
Perigeo	402,0 kilómetros
Función general del objeto espacial	Este sistema se utilizó para la comunicación en órbita entre la sección expuesta del módulo experimental japonés de la EEI y el satélite experimental de retransmisión de datos del JAXA

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	21 de febrero de 2020 a las 18.50 horas UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Vehículo de lanzamiento	STS-127 (Endeavour)
Información suplementaria	Lanzado por el transbordador espacial de la NASA como parte del lanzamiento del componente de la EEI el 15 de julio de 2009 El ICS-EF se separó de la EEI el 21 de febrero de 2020 El ICS-EF no tiene batería, vasija de presión u otra fuente de energía almacenada y se prevé su reentrada en la atmósfera dentro de los próximos 25 años

JCSAT-6**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1999-006A
Nombre del objeto espacial	JCSAT-6
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/371
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	16 de febrero de 1999 a las 01.45 horas UTC; Cabo Cañaveral, Florida (Estados Unidos)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1 440 minutos
Inclinación	4 342 grados
Apogeo	35 816,7 kilómetros
Perigeo	35 772,3 kilómetros
Función general del objeto espacial	Comunicaciones nacionales y radiodifusión nacional

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

Ubicación en la órbita geoestacionaria	136 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	Atlas IIAS
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Lockheed Martin Commercial Launch Services Inc.

JCSAT-8**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2002-015A
Nombre del objeto espacial	JCSAT-8
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/425
Otros Estados de lanzamiento	Francia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	29 de marzo de 2002 a las 01.29 horas UTC; Centro Espacial de la Guayana, Kurú (Guayana Francesa)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1 436 minutos

Inclinación	0,012 grados
Apogeo	36 133 kilómetros
Perigeo	36 144 kilómetros
Función general del objeto espacial	Telecomunicaciones nacionales e internacionales y radiodifusión nacional
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	18 de enero de 2021 a las 02.16 horas UTC

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

Cambio de la situación de las operaciones

Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	29 de enero de 2021 a las 06.53 horas UTC
Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	18 de enero de 2021 a las 02.16 horas UTC
Condición física en el momento en que en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	El satélite alcanzó una altitud de eliminación de 336 kilómetros por encima de la órbita geoestacionaria y se procedió a la desconexión de todos los sistemas satelitales
	Las operaciones para agotar el combustible se ejecutaron normalmente
	Las operaciones para descargar las baterías se ejecutaron normalmente
Ubicación en la órbita geoestacionaria	143,72 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	Ariane 44L
Información suplementaria	Lanzado por Arianespace el 29 de marzo de 2002

JCSAT-17

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2020-013A
Nombre del objeto espacial	JCSAT-17
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Francia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	18 de febrero de 2020 a las 22.18 horas UTC; Centro Espacial de la Guayana, Kurú (Guayana Francesa)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1 440 minutos
Inclinación	6,946 grados
Apogeo	35 808,2 kilómetros

Perigeo	35 779,7 kilómetros
Función general del objeto espacial	Telecomunicaciones por satélite

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

Ubicación en la órbita geoestacionaria	136 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	Ariane 5 ECA
Información suplementaria	Lanzado por Arianespace el 18 de febrero de 2020

JCSAT-18

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2019-091A
Nombre del objeto espacial	JCSAT-18
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	17 de diciembre de 2019 a las 00.10 horas UTC; Cabo Cañaveral (Estados Unidos)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1 440 minutos
Inclinación	0,004 grados
Apogeo	35 803,2 kilómetros
Perigeo	35 783,2 kilómetros
Función general del objeto espacial	Telecomunicaciones por satélite

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

Ubicación en la órbita geoestacionaria	150 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	Falcon 9
Información suplementaria	Lanzado por SpaceX el 17 de diciembre de 2019

MTSAT-2

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2006-004A
Nombre del objeto espacial	MTSAT-2

Designación o número de registro nacional	2006-004A
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/510
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	18 de febrero de 2006 a las 06.27 horas UTC; Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1 453 minutos
Inclinación	0,1 grados
Apogeo (radio)	42 508 kilómetros
Perigeo (radio)	42 499 kilómetros
Función general del objeto espacial	Su misión es proporcionar comunicaciones por satélite entre las aeronaves y los servicios de control del tránsito aéreo, así como un sistema de aumentación a los sistemas mundiales de navegación por satélite, una función de vigilancia de aeronaves y una función meteorológica
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	21 de mayo de 2020 a las 01.17.54 horas UTC

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	21 de mayo de 2020 a las 01.30.00 horas UTC
Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	17 de mayo de 2020 a las 22.00.00 horas UTC
Condición física en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	Cambio de órbita (más de 330 km por encima de la órbita geoestacionaria); se purgó el residuo de propulsante, se desactivaron las líneas de carga de baterías y se desconectaron las ruedas de reacción y todos los transmisores
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Ministerio de Tierra, Infraestructura, Transporte y Turismo del Japón
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-2A, vuelo núm. 9 (H-2A-F9)
Información suplementaria	Lanzado por el H-IIA-F9 el 18 de febrero de 2006. Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el JAXA

N-STAR c

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2002-035B
--	-----------

Nombre del objeto espacial	N-STAR c
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/425
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	5 de julio de 2002 a las 23.21 horas UTC; Centro Espacial de la Guayana, Kurú (Guayana Francesa)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1 436 minutos
Inclinación	0,06 grados
Apogeo	36 132 kilómetros
Perigeo	36 144 kilómetros
Función general del objeto espacial	Telecomunicaciones nacionales
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	11 de mayo de 2020 a las 10.54 horas UTC

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	16 de mayo de 2020 a las 01.53 horas UTC
Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	11 de mayo de 2020 a las 10.54 horas UTC
Condición física en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	El satélite alcanzó una altitud de eliminación de 342 kilómetros por encima de la órbita geoestacionaria y se procedió a la desconexión de todos los sistemas satelitales Las operaciones para agotar el combustible se ejecutaron normalmente Las operaciones para descargar las baterías se ejecutaron normalmente
Ubicación en la órbita geoestacionaria	136 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	Ariane 5
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Arianespace

P-01

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	-
Nombre del objeto espacial	P-01
Designación o número de registro nacional	2014-076A-E

Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	3 de diciembre de 2014 a las 04.22.04 horas UTC; Centro Espacial de Tanegashima del JAXA, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-
Perigeo	-
Función general del objeto espacial	P-01 es un objeto pequeño diseñado para entrar en contacto con la superficie de Ryugu y recoger material de dicha superficie

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	21 de febrero de 2019 UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Sitio web	www.hayabusa2.jaxa.jp/en/
Cuerpo celeste en torno al cual orbita el objeto espacial	Ryugu
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 26
Información suplementaria	El P-01 se fijó al explorador de asteroides Hayabusa2, que fue lanzado por un cohete H-IIA el 3 de diciembre de 2014. Fue trasladado al asteroide Ryugu por medio del Hayabusa2 y puesto en servicio el 21 de febrero de 2019 UTC

P-03

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	-
Nombre del objeto espacial	P-03
Designación o número de registro nacional	2014-076A-J
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	3 de diciembre de 2014 a las 04.22.04 horas UTC; Centro Espacial de Tanegashima del JAXA, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-

Apogeo	-
Perigeo	-
Función general del objeto espacial	P-03 es un objeto de pequeño tamaño diseñado para entrar en contacto con la superficie de Ryugu y recoger material de dicha superficie

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	11 de julio de 2019 UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Sitio web	www.hayabusa2.jaxa.jp/en/
Cuerpo celeste en torno al cual orbita el objeto espacial	Ryugu
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 26
Información suplementaria	El P-03 fue fijado al explorador de asteroides Hayabusa2, que fue lanzado por un cohete H-IIA el 3 de diciembre de 2014. Fue trasladado al asteroide Ryugu por medio del Hayabusa2 y puesto en servicio el 11 de julio de 2019 UTC

QPS-SAR-1 Izanagi

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2019-089E
Nombre del objeto espacial	QPS-SAR-1 Izanagi
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	India
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	11 de diciembre de 2019 a las 09.55.00 horas UTC; India
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96,1 minutos
Inclinación	37 grados
Apogeo	583,8 kilómetros
Perigeo	575,2 kilómetros
Función general del objeto espacial	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	Institute for Q-shu Pioneers of Space, Inc.
Sitio web	https://i-qps.net/
Vehículo de lanzamiento	PSLV C48
Información suplementaria	Lanzado por la Organización de Investigación Espacial de la India el 11 de diciembre de 2019

RAPIS-1

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2019-003A
Nombre del objeto espacial	Satélite de demostración de carga útil RAPid Innovative Satellite 1 (RAPIS-1)
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/902
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	18 de enero de 2019 a las 00.50.20 horas UTC; Centro Espacial de Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95 minutos
Inclinación	97,24 grados
Apogeo	507 kilómetros
Perigeo	507 kilómetros
Función general del objeto espacial	RAPIS-1 es un satélite japonés de ensayo cuya finalidad es demostrar siete elementos de equipo experimental

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	23 de junio de 2020 a las 22.50.56 horas UTC
Condición física en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	Posición del satélite: el semieje mayor es de 6 920,9 kilómetros Actitud: estable en los tres ejes Situación: propulsante agotado
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Propietario: JAXA Encargado de la explotación: Axelspace Corporation
Sitio web	www.kenkai.jaxa.jp/kakushin/kakushin01.html (en japonés)
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 4 (Epsilon-4)

Información suplementaria	Lanzado por Epsilon-4 el 18 de enero de 2019. La entidad responsable del lanzamiento es el JAXA
---------------------------	---

RWASAT-1

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067QV
Nombre del objeto espacial	RWASAT-1
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	20 de noviembre de 2019 a las 08.55.13 horas UTC; EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,71 minutos
Inclinación	51,64 grados
Apogeo	415 kilómetros
Perigeo	400 kilómetros
Función general del objeto espacial	Observación de la Tierra y almacenamiento y retransmisión de datos de comunicaciones

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de Tokio
Sitio web	https://iss.jaxa.jp/en/kiboexp/news/191203_jssod12.html
Vehículo de lanzamiento	H-IIB-F8 (JAXA)
Información suplementaria	El satélite fue lanzado por el H-IIB-F8 el 24 de septiembre de 2019 UTC y transportado a la EEI. Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el JAXA La fecha de lanzamiento es la fecha de puesta en servicio desde la EEI y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de puesta en servicio

SCI

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	-
Nombre del objeto espacial	SCI
Estado de registro	Japón
Designación o número de registro nacional	2014-076A-F

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	3 de diciembre de 2014 a las 04.22.04 horas UTC; Centro Espacial de Tanegashima del JAXA, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-
Perigeo	-
Función general del objeto espacial	El SCI es un objeto de pequeño tamaño diseñado para abrir un cráter artificial en Ryugu y tomar muestras de material impoluto del subsuelo. Abrió un cráter de aproximadamente 10 metros de diámetro
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	5 de abril de 2019

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Sitio web	www.hayabusa2.jaxa.jp/en/
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 26
Información suplementaria	Se fijó el SCI al explorador de asteroides Hayabusa2, que fue lanzado por un cohete H-IIA el 3 de diciembre de 2014. Fue trasladado al asteroide Ryugu por medio del Hayabusa2 y puesto en servicio el 5 de abril de 2019 UTC. El objeto se destruyó tras el impacto

StriX- α

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2020-098A
Nombre del objeto espacial	StriX- α
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Nueva Zelanda y Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	15 de diciembre de 2020 a las 10.09.26 horas UTC; Mahia Peninsula (Nueva Zelanda)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	94,70 minutos
Inclinación	97,38 grados
Apogeo	513 kilómetros
Perigeo	495 kilómetros

Función general del objeto espacial	El StriX- α es el primer satélite de radar de apertura sintética (SAR) construido por Synspective Inc. para comprobar la capacidad de la tecnología SAR de obtención de imágenes (teleobservación) de la empresa, especialmente en cuanto a sus funciones de enlace ascendente y descendente y la intensidad de la señal de las antenas
-------------------------------------	--

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Synspective Inc.
Sitio web	https://synspective.com/
Vehículo de lanzamiento	Electron (17ª misión)
Información suplementaria	Lanzado por Rocket Lab Inc. el 15 de diciembre de 2020

2020-009A

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2020-009A
Designación o número de registro nacional	2020-009A
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	9 de febrero de 2020 UTC; Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95 minutos
Inclinación	97,3 grados
Apogeo	513 kilómetros
Perigeo	499 kilómetros
Función general del objeto espacial	El satélite realiza misiones por encargo del Gobierno del Japón

Sistema japonés de retransmisión de datos (JDRS)

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2020-089A
Nombre del objeto espacial	Sistema japonés de retransmisión de datos (JDRS)
Designación o número de registro nacional	2020-089A
Estado de registro	Japón

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	29 de noviembre de 2020 UTC; Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1 436 minutos
Inclinación	0,0 grados
Apogeo	35 792 kilómetros
Perigeo	35 780 kilómetros
Función general del objeto espacial	El satélite realiza misiones por encargo del Gobierno del Japón.

Plataforma expuesta del HTV9

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067RZ
Nombre del objeto espacial	Plataforma expuesta del HTV9
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	20 de mayo de 2020 a las 17.31 horas UTC; Centro Espacial de Tanegashima del JAXA, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,98 minutos
Inclinación	51,75 grados
Apogeo	427,96 kilómetros
Perigeo	412,98 kilómetros
Función general del objeto espacial	La carga útil consiste en equipo del HTV9 que se utiliza para transportar carga expuesta a la EEI

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

Cambio de la situación de las operaciones	
Fecha en que el objeto espacial dejó de estar en funcionamiento	11 de marzo de 2021 a las 13.30 horas UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIB, vuelo núm. 9
Información suplementaria	La plataforma expuesta se separó de la EEI el 11 de marzo de 2021 a las 13.30 horas UTC Los parámetros orbitales básicos descritos corresponden al 11 de marzo de 2021 La plataforma expuesta no tiene batería y se estima que se desintegrará dentro de los próximos 25 años

QPS-SAR-2 Izanami

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-006CA
Nombre del objeto espacial	QPS-SAR-2 Izanami
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	24 de enero de 2021 a las 15.00.00 horas UTC; Estados Unidos
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95,22 minutos
Inclinación	97,5 grados
Apogeo	536 kilómetros
Perigeo	522 kilómetros
Función general del objeto espacial	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	Institute for Q-shu Pioneers of Space, Inc.
Sitio web	https://i-qps.net/
Vehículo de lanzamiento	Falcon 9
Información suplementaria	Lanzado por SpaceX el 24 de enero de 2021

OPUSAT-II

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067SG
Nombre del objeto espacial	OPUSAT-II
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	14 de marzo de 2021 a las 11.20.10 horas UTC; EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,90 minutos
Inclinación	51,64 grados
Apogeo	419 kilómetros
Perigeo	414 kilómetros
Función general del objeto espacial	Control de la actitud, comunicaciones y despliegue

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Centro de investigaciones sobre sistemas de naves espaciales pequeñas de la Universidad de la Prefectura de Osaka (Japón)
Sitio web	www.ssrc.aero.osakafu-u.ac.jp/activity/opusat-ii-project/
Información suplementaria	El objeto espacial fue lanzado por un cohete Antares el 20 de febrero de 2021 UTC y transportado a la EEI por un vehículo de carga Cygnus La fecha de lanzamiento es la fecha de puesta en servicio desde la EEI y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de puesta en servicio

MMSAT-1

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067SJ
Nombre del objeto espacial	MMSAT-1
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	22 de marzo de 2021 a las 08.30.00 horas UTC; EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,96 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	422 kilómetros
Perigeo	417 kilómetros
Función general del objeto espacial	Obtener imágenes de la superficie de la Tierra mediante un sistema de telescopios de alta resolución Vigilar la superficie y las zonas forestales de la Tierra mediante una cámara hiperspectral multicolor de resolución media en 600 bandas espectrales diferentes Proporcionar imágenes de zonas de desastre Vigilar las condiciones meteorológicas mediante una cámara con un lente de ojo de pez

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Propietario del objeto espacial: Universidad de Ingeniería Aeroespacial de Myanmar
---	--

Información suplementaria	<p>Entidad explotadora: Universidad de Tohoku (Japón)</p> <p>El MMSAT-1 es el primer satélite de 50 kg de Myanmar, construido por la Universidad de Hokkaido y la Universidad de Tohoku (Japón), en el marco de un contrato de investigación y desarrollo con la Universidad de Ingeniería Aeroespacial de Myanmar</p> <p>La entidad responsable del lanzamiento es la empresa de servicios de lanzamiento japonesa Space BD Inc.</p> <p>El satélite MMSAT-1 fue lanzado por el cohete Antares 230+ de Northrop Grumman el 20 de febrero de 2021 y fue transportado a la EEI por el vehículo de carga Cygnus NG-15</p> <p>La fecha de lanzamiento es la fecha de puesta en servicio desde la EEI y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de puesta en servicio</p>
---------------------------	---

GRUS-1B

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-022C
Nombre del objeto espacial	GRUS-1B
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Federación de Rusia y Kazajistán
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	22 de marzo de 2021 a las 06.07.12.83 UTC, Cosmódromo de Baikonur (Kazajistán)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96,3 minutos
Inclinación	97,7 grados
Apogeo	585 kilómetros
Perigeo	585 kilómetros
Función general del objeto espacial	El GRUS-1B es un microsatélite de teleobservación óptica de última generación. Tiene una masa de 112 kg y su resolución sobre el terreno es de 2,5 metros

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Axelspace Corporation
Sitio web	www.axelspace.com/en/solution_/grus/
Vehículo de lanzamiento	Soyuz-2.1a
Información suplementaria	El satélite fue lanzado durante una misión de lanzamiento de carácter comercial de Soyuz-2

a cargo de GK Launch Services el 22 de marzo de 2021

GRUS-1C

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-022B
Nombre del objeto espacial	GRUS-1C
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Federación de Rusia y Kazajstán
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	22 de marzo de 2021 a las 06.07.12.83 horas UTC; Cosmódromo de Baikonur (Kazajstán)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96,3 minutos
Inclinación	97,7 grados
Apogeo	585 kilómetros
Perigeo	585 kilómetros
Función general del objeto espacial	El GRUS-1C es un microsatélite de teleobservación óptica de última generación. Tiene una masa de 112 kg y su resolución sobre el terreno es de 2,5 metros

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Axelspace Corporation
Sitio web	www.axelspace.com/en/solution_/grus/
Vehículo de lanzamiento	Soyuz-2.1a
Información suplementaria	El satélite fue lanzado durante una misión de lanzamiento de carácter comercial de Soyuz-2 a cargo de GK Launch Services el 22 de marzo de 2021

GRUS-1D

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-022E
Nombre del objeto espacial	GRUS-1D
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Federación de Rusia y Kazajstán
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	22 de marzo de 2021 a las 06.07.12.83 horas UTC; Cosmódromo de Baikonur (Kazajstán)
Parámetros orbitales básicos	

Período nodal	96,3 minutos
Inclinación	97,7 grados
Apogeo	585 kilómetros
Perigeo	585 kilómetros
Función general del objeto espacial	El GRUS-1D es un microsatélite de teleobservación óptica de última generación. Tiene una masa de 112 kg y su resolución sobre el terreno es de 2,5 metros

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Propietario: Prefectura de Fukui (Japón) Entidad encargada de la explotación: Axelspace Corporation
Sitio web	www.axelspace.com/en/solution_/grus/
Vehículo de lanzamiento	Soyuz-2.1a
Información suplementaria	El satélite fue lanzado durante una misión de lanzamiento de carácter comercial de Soyuz-2 a cargo de GK Launch Services el 22 de marzo de 2021

GRUS-1E

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-022D
Nombre del objeto espacial	GRUS-1E
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Federación de Rusia y Kazajstán
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	22 de marzo de 2021 a las 06.07.12.83 horas UTC; Cosmódromo de Baikonur (Kazajstán)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96,3 minutos
Inclinación	97,7 grados
Apogeo	585 kilómetros
Perigeo	585 kilómetros
Función general del objeto espacial	El GRUS-1E es un microsatélite de teleobservación óptica de última generación. Tiene una masa de 112 kg y su resolución sobre el terreno es de 2,5 metros

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Axelspace Corporation
Sitio web	www.axelspace.com/en/solution_/grus/

Vehículo de lanzamiento	Soyuz-2.1a
Información suplementaria	El satélite fue lanzado durante una misión de lanzamiento de carácter comercial de Soyuz-2 a cargo de GK Launch Services el 22 de marzo de 2021

ELSA-d

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-022N
Nombre del objeto espacial	ELSA-d
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Federación de Rusia y Kazajstán
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	22 de marzo de 2021 a las 06.07.12.83 horas UTC; Cosmódromo de Baikonur, Tyuratam (Kazajstán)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95,58 minutos
Inclinación	97,56 grados
Apogeo	559 kilómetros
Perigeo	534 kilómetros
Función general del objeto espacial	<p>Los servicios End-of-Life Services del programa Astroscale (ELSA) consisten en un servicio de recuperación de naves espaciales prestado a las entidades encargadas de la explotación de satélites. La misión ELSA-d (misión de demostración) es la primera en demostrar las tecnologías básicas necesarias para recoger y eliminar desechos</p> <p>La ELSA-d consta de dos naves espaciales: un satélite servidor (con una masa de aproximadamente 175 kg) y un satélite cliente (con una masa de aproximadamente 17 kg), lanzados juntos en una sola pila. El satélite servidor se ha diseñado de forma tal que pueda recoger de manera segura los desechos en órbita y cuenta con tecnologías de aproximación y un mecanismo de acoplamiento magnético. El satélite cliente consiste en una réplica de desecho dotada de una placa ferromagnética que permite el acoplamiento</p> <p>El servidor realizará repetidas operaciones de liberación y acoplamiento con el cliente en una serie de demostraciones técnicas y demostrará la capacidad de encontrar y acoplar satélites que han dejado de funcionar y otros desechos. Las demostraciones incluyen operaciones de búsqueda e</p>

inspección de clientes y de aproximación a estos, así como maniobras de acoplamiento con y sin basculación

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Astroscale Japan Inc.
Sitio web	https://astroscale.com/elsa-d/
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Soyuz-2.1a con una etapa superior Fregat (utilizada para lanzar el satélite CAS500-1, junto con satélites pequeños y satélites CubeSat)
Información suplementaria	<p>La ELSA-d consta de dos naves espaciales: un satélite servidor (con una masa de aproximadamente 175 kg) y un satélite cliente (con una masa de aproximadamente 17 kg), lanzados juntos en una sola pila. El satélite cliente quedará registrado como un nuevo objeto espacial una vez que sea liberado por el servidor</p> <p>El satélite servidor de ELSA-d y el satélite cliente de ELSA-d cuentan con licencias independientes para sus misiones con arreglo a la Ley del espacio ultraterrestre de 1986 del Reino Unido de Gran Bretaña e Irlanda del Norte y son controlados por el Reino Unido de conformidad con lo dispuesto en dicha Ley</p> <p>Los satélites fueron lanzados durante una misión de lanzamiento de carácter comercial de Soyuz-2 a cargo de GK Launch Services el 22 de marzo de 2021</p>

RSP-00

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067PP
Nombre del objeto espacial	RSP-00
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/966
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de octubre de 2018 a las 17.00.00 horas UTC; EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	91 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	401,8 kilómetros
Perigeo	393,7 kilómetros

Función general del objeto espacial	Demostración de tecnología de un transmisor que permite efectuar transmisiones a mayor velocidad que un transmisor convencional mediante el envío de fotografías de la Tierra tomadas por el propio RSP-00. También tiene instalado un transmisor convencional que envía fotografías
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	14 de marzo de 2021 UTC

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Ryman Sat Project (Japón)
Información suplementaria	El objeto espacial fue lanzado por el H-IIB-F7 el 22 de septiembre de 2018 UTC y transportado a la EEI por el HTV-7 La fecha de lanzamiento es la fecha de puesta en servicio desde la EEI y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de puesta en servicio

RSP-01

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067SB
Nombre del objeto espacial	RSP-01
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	14 de marzo de 2021 a las 11.20.00 horas UTC; EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,87 minutos
Inclinación	51,64 grados
Apogeo	417 kilómetros
Perigeo	414 kilómetros
Función general del objeto espacial	La RSP-01 es una misión de un CubeSat 1U que: a) envía fotos del propio satélite tomadas por una cámara a bordo; b) envía fotos de alta definición tomadas por una cámara a bordo; y c) demuestra el funcionamiento autónomo mediante el aprendizaje automático

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Ryman Sat Project (Japón)
---	---------------------------

Sitio web	www.rsp01.rymansat.com/en
Información suplementaria	<p>El objeto espacial fue lanzado por un cohete Antares el 20 de febrero de 2021 UTC y transportado a la EEI por Cygnus NG-15</p> <p>La fecha de lanzamiento es la fecha de puesta en servicio desde la EEI y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de puesta en servicio</p>

Tsuru

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067SD
Nombre del objeto espacial	Tsuru
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	14 de marzo de 2021 a las 11.20.00 horas UTC; EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	91,1 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	416 kilómetros
Perigeo	415 kilómetros
Función general del objeto espacial	<p>Transmisión de mensajes cortos por baliza de onda continua; almacenamiento y retransmisión de datos de teleobservación desde los terminales terrestres a las estaciones terrestres; fotografía de la Tierra con un módulo de cámaras comerciales disponibles en el mercado; demostración de un pegamento comercial disponible en el mercado; demostración de la determinación y el control activos de la actitud; demostración de células solares de perovskita; demostración de un diseño de antena de bucle que utiliza la estructura del satélite como antena; demostración de sistemas de procesamiento y clasificación de imágenes a bordo; y demostración de un circuito de detección de enganche</p>

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	https://birds4.birds-project.com/

Información suplementaria	Lanzado por el cohete Antares el 20 de febrero de 2021 y transportado a la EEI por el vehículo espacial Cygnus NG-15
	La fecha de lanzamiento es la fecha de puesta en servicio desde la EEI y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de puesta en servicio

WARP-01

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067SA
Nombre del objeto espacial	WARP-01
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	14 de marzo de 2021 a las 11.50.00 horas UTC; EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,8 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	425,0 kilómetros
Perigeo	417,5 kilómetros
Función general del objeto espacial	Demostrar nuevos componentes del bus del satélite
	Llevar al espacio placas conmemorativas de bodas
	Reunir imágenes de la Tierra y el espacio
	Estudiar el nivel de radiación en el espacio
	Estudiar el medio radioeléctrico en el espacio

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Warpspace Inc. y Universidad de Tsukuba (Japón)
Sitio web	https://warpspace.jp/
Vehículo de lanzamiento	Antares 230+
Información suplementaria	El WARP-01 fue lanzado por el cohete Antares 230+ el 20 de febrero de 2021 UTC y transportado a la EEI por Cygnus NG-15 en misión de servicios comerciales (mejorados) de reaprovisionamiento (Commercial Resupply Services)
	La fecha de lanzamiento es la fecha de puesta en servicio desde la EEI y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de puesta en servicio

STARS-EC

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067SE
Nombre del objeto espacial	STARS-EC
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	14 de marzo de 2021 a las 15.00.00 horas UTC; EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,9 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	425,7 kilómetros
Perigeo	417,0 kilómetros
Función general del objeto espacial	CubeSat 3U con un elevador orbital ultra pequeño El dispositivo de amarre se extiende desde los CubeSat 1U colocados en ambos extremos (cada sección del dispositivo de amarre tiene 11 metros de longitud, por lo que la longitud total es de 22 metros) El CubeSat 1U del centro se desplaza a lo largo del dispositivo de amarre

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de Shizuoka
Vehículo de lanzamiento	Antares
Información suplementaria	El objeto espacial fue lanzado por un cohete Antares el 20 de febrero de 2021 UTC y transportado a la EEI por Cygnus NG-15 La fecha de lanzamiento es la fecha de puesta en servicio desde la EEI y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de puesta en servicio

Anexo II

Datos de registro de cohetes lanzados por el Japón *

Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 41, etapa superior

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2020-009B
Nombre del objeto espacial	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 41, etapa superior
Designación o número de registro nacional	2020-009B
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	9 de febrero de 2020 UTC; Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95 minutos
Inclinación	97,3 grados
Apogeo	513 kilómetros
Perigeo	499 kilómetros
Función general del objeto espacial	La etapa superior gastada del vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 41

Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 42

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2020-047B
Nombre del objeto espacial	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 42
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	19 de julio de 2020 a las 21.58.14 horas UTC; Centro Espacial de Tanegashima
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	No se dispone de datos (trayectoria de transferencia a Marte)
Inclinación	30,3 grados
Apogeo	No se dispone de datos (trayectoria de transferencia a Marte)
Perigeo	240 kilómetros
Función general del objeto espacial	El vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 42 se utilizó para colocar la sonda Hope

* 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.

Mars de los Emiratos Árabes Unidos en una trayectoria de transferencia a Marte

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 42
Cuerpo celeste en torno al cual orbita el objeto espacial	El Sol

Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 43, etapa superior

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2020-089B
Nombre del objeto espacial	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 43, etapa superior
Designación o número de registro nacional	2020-089B
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	29 de noviembre de 2020 UTC; Centro Espacial de Tanegashima, Kagoshima (Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	621 minutos
Inclinación	28,5 grados
Apogeo	35 262 kilómetros
Perigeo	200 kilómetros
Función general del objeto espacial	La etapa superior gastada del vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 43