

**Secretaría**

Distr. general
3 de agosto de 2023
Español
Original: inglés

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

Nota verbal de fecha 7 de julio de 2023 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 (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 22 de julio de 2023.



Anexo I

Información de registro de satélites lanzados por el Japón*

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
Documento de registro	ST/SG/SER.E/1011
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos de América
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	14 de marzo de 2021 a las 15.00.00 horas UTC; Estación Espacial Internacional (EEI)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	88,91 minutos
Inclinación	51,62 grados
Apogeo	229 kilómetros
Perigeo	212 kilómetros
Función general del objeto espacial	CubeSat de tres unidades (3U) con un elevador orbital ultrapequeño El dispositivo de amarre se extiende desde los CubeSat de una unidad (1U) colocados en ambos extremos (cada sección del dispositivo de amarre mide 11 metros de longitud, por lo que la longitud total es de 22 metros). El CubeSat 1U situado en el centro se desplaza a lo largo del dispositivo de amarre.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	17 de abril de 2022 UTC

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 fue transportado a la EEI por Cygnus NG-15. La fecha de lanzamiento es la fecha de despliegue desde la EEI, y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de despliegue.

* 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.

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
Documento de registro	ST/SG/SER.E/1011
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 para celebrar 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.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	21 de abril de 2022 a las 05.16.00 horas UTC

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 posteriormente a la EEI por Dragon (SpX-20). La fecha de lanzamiento es la fecha de despliegue desde la EEI, y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de despliegue.

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
Documento de registro	ST/SG/SER.E/1011
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 comunicación mediante almacenamiento y retransmisión.
Fecha de desintegración/reentrada/ retiro de órbita	21 de abril de 2022 a las 07.13.00 horas UTC

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-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 por EL HTV-8. La fecha de lanzamiento es la fecha de despliegue desde la EEI, y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de despliegue.

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
Documento de registro	ST/SG/SER.E/1011
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	87,7 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	191 kilómetros
Perigeo	190 kilómetros
Función general del objeto espacial	Transmisión de mensajes cortos por baliza de onda continua; comunicación, mediante almacenamiento y retransmisión, de datos de teleobservación desde terminales terrestres a 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.

Fecha de desintegración/reentrada/
retiro de órbita

4 de julio de 2002 a las 17.02 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 ser operativo

14 de junio de 2022 UTC

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 despliegue desde la EEI, y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de despliegue.

ALE-DOM

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

Designación internacional del Comité
de Investigaciones Espaciales

2019-003K

Nombre del objeto espacial

ALE-DOM

Estado de registro

Japón

Fecha y territorio o lugar
de lanzamiento

18 de enero de 2019 a las 00.50.20 horas UTC;
Centro Espacial de Uchinoura (Kagoshima, Japón)

Parámetros orbitales básicos

Período nodal

92,75 minutos

Inclinación

97,136 grados

Apogeo

417,333 kilómetros

Perigeo

401,111 kilómetros

Función general del objeto espacial

El DOM es un dispositivo de retiro de órbita que despliega una fina película para aumentar la resistencia atmosférica y está montado en el satélite ALE-1. El ALE-1 desplegará ese DOM y descenderá desde la altitud de inserción del lanzamiento hasta una altitud operacional de 400 km. Después de que el ALE-1 alcance la altitud operacional, el DOM se separará del ALE-1.

Fecha de desintegración/reentrada/
retiro de órbita

4 de agosto de 2022 a las 00.00.00 horas UTC

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	star-ale.com/en/
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 4 (Epsilon-4)
Información suplementaria	Tras confirmar que el DOM había alcanzado la altitud operacional de 400 km el 27 de julio de 2022, el DOM se separó del ALE-1.

FUTABA

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067UC
Nombre del objeto espacial	FUTABA
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	12 de agosto de 2022 a las 09.45.00 horas UTC; EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,84 minutos
Inclinación	51,64 grados
Apogeo	419 kilómetros
Perigeo	408 kilómetros
Función general del objeto espacial	Comunicación por radiofrecuencia con radioaficionados (banda de 435 MHz); captura de la imagen de la Tierra; misión de ingeniería relacionada con el crecimiento de cristales; y medición de la radiación ultravioleta en la órbita terrestre baja.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	16 de febrero de 2023 UTC

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)
Vehículo de lanzamiento	Space X CRS-25 (lanzado el 15 de julio de 2022)
Información suplementaria	FUTABA fue lanzado por Space X CRS-25 el 15 de julio de 2022 UTC y fue entregado a la EEI por Dragon C208. La fecha de lanzamiento es la fecha de despliegue desde la EEI, y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de despliegue. Volvió a entrar en la atmósfera y se desintegró el 16 de febrero de 2023.

HSU-SAT1**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067UB
Nombre del objeto espacial	HSU-SAT1
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	12 de agosto de 2022 UTC; EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,847 minutos
Inclinación	51,642 grados
Apogeo	418,685 kilómetros
Perigeo	408,777 kilómetros
Función general del objeto espacial	<p>Los objetivos del satélite HSU-SAT1 son los siguientes: efectuar una demostración tecnológica de una fuente de energía eléctrica, un ordenador de a bordo y otros componentes de bus; realizar un control de actitud en tres ejes combinando estabilización aerodinámica y torquímetros magnéticos; y experimentar el uso de luz infrarroja modulada emitida desde la estación terrestre del operador como enlace de transmisión de comandos. El formato de los comandos se ajusta al sistema de mando a distancia por infrarrojos utilizado en los electrodomésticos.</p> <p>La imagen de la cámara se transmite mediante un enlace descendente por televisión de barrido lento (SSTV). La cámara toma una fotografía de la Tierra con una resolución de 320×240 píxeles. La fotografía tomada se convierte a una señal analógica de SSTV, se transfiere a la comunicación y se envía mediante un enlace descendente de FM-SSTV.</p> <p>Demostración tecnológica de un sensor giroscópico y un sensor magnético cuyo funcionamiento en el espacio no se ha confirmado.</p>
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	11 de marzo de 2023 UTC

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	The General Incorporated Association Future Science Institute
Información suplementaria	<p>El objeto espacial fue lanzado por Falcon-9 (Block 5) el 15 de julio de 2022 y enviado a la EEI por Dragon CRS-25.</p> <p>La fecha de lanzamiento es la fecha de despliegue desde la EEI, y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de despliegue.</p> <p>El objeto espacial volvió a entrar en la atmósfera y desapareció el 11 de marzo de 2023.</p>

StriX-1**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2022-113A
Nombre del objeto espacial	StriX-1
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	15 de septiembre de 2020 a las 20.38.09 horas UTC; península de Mahia (Nueva Zelanda)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96 minutos
Inclinación	97,631 grados
Apogeo	561 kilómetros
Perigeo	561 kilómetros
Función general del objeto espacial	El StriX-1 es el tercer satélite de radar de apertura sintética (SAR) construido por Synspective, Inc. para la prestación de servicios comerciales de obtención de imágenes mediante SAR (teleobservación), lo cual incluye sus funciones de carga y descarga y obtención de imágenes claras utilizando señales de antena <i>chirp</i> ascendentes y descendentes.

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	synspective.com/
Vehículo de lanzamiento	Electron #30
Información suplementaria	Lanzado por Rocket Lab el 15 de septiembre de 2022

Space Environment Data Acquisition Equipment - Attached Payload (SEDA-AP)**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067PU
Nombre del objeto espacial	Space Environment Data Acquisition Equipment - Attached Payload (SEDA-AP)
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/966
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	15 de julio de 2009 UTC; Administración Nacional de Aeronáutica y el Espacio (NASA) Centro Espacial Kennedy, 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	Esta carga útil es una instalación de vigilancia del medio espacial ubicada en la EEI.
Fecha de desintegración/reentrada/ retiro de órbita	24 de septiembre de 2022 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 ser operativo	20 de diciembre de 2018 a las 22.49 horas UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Agencia Japonesa de Exploración Aeroespacial (JAXA)
Vehículo de lanzamiento	STS-127 (Endeavour)
Información suplementaria	El equipo SEDA-AP se separó de la EEI el 20 de diciembre de 2018 a las 22.49 horas UTC. El SEDA-AP no tiene batería y se estima que se desintegrará en 25 años. El SEDA-AP volvió a entrar en la atmósfera y se desintegró el 24 de septiembre de 2022.

Equilibrium Lunar-Earth Point 6U Spacecraft (EQUULEUS)

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	Equilibrium Lunar-Earth Point 6U Spacecraft (EQUULEUS)
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	16 de noviembre de 2022 a las 06.47.00 horas UTC; Centro Espacial Kennedy de la NASA (Estados Unidos)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	14,400 minutos
Inclinación	30 grados
Apogeo	377,400 kilómetros
Perigeo	530 kilómetros
Función general del objeto espacial	EQUULEUS es una misión de demostración tecnológica de la JAXA y la Universidad de Tokio cuyo objetivo principal es demostrar técnicas de control de la trayectoria que aprovechan la dinámica

Sol-Tierra-Luna, con la posibilidad de alcanzar una órbita de libración Tierra-Luna. También se realizarán observaciones científicas con un conjunto de instrumentos.

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Space Launch System (SLS)
Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos corresponden al 16 de noviembre de 2022, momento en que el objeto espacial se separó del SLS. La entidad responsable del lanzamiento es la NASA.

Outstanding Moon Exploration Technologies Demonstrated By Nano Semi-Hard Impactor (OMOTENASHI)

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	Outstanding Moon Exploration Technologies Demonstrated By Nano Semi-Hard Impactor (OMOTENASHI)
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	16 de noviembre de 2022 a las 06.47.00 horas UTC; Centro Espacial Kennedy de la NASA (Estados Unidos)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	14,400 minutos
Inclinación	30 grados
Apogeo	377,400 kilómetros
Perigeo	530 kilómetros
Función general del objeto espacial	OMOTENASHI demuestra tecnologías de alunizaje de satélites CubeSat. Dado que su plan original de alunizar ha fracasado, las tecnologías se demuestran en una órbita heliocéntrica. El orbitador transporta el motor de cohete y la sonda de superficie. Estaba previsto utilizar el motor de cohete para anular la velocidad de la sonda de superficie en las proximidades de la Luna. Según el plan actual, se realizará un experimento de ignición del motor de cohete en órbita.

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento SLS
Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos corresponden al 16 de noviembre de 2022, momento en que el objeto espacial se separó del SLS. La entidad responsable del lanzamiento es la NASA.

IHI-SAT

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067TJ
Nombre del objeto espacial	IHI-SAT
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/1073
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	24 de marzo de 2022 a las 09.00.00 horas UTC; EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,8 minutos
Inclinación	51,64 grados
Apogeo	429,8 kilómetros
Perigeo	418,8 kilómetros
Función general del objeto espacial	IHI-SAT está provisto de un receptor de frecuencia ultraalta (UHF) para el enlace ascendente, un transmisor de frecuencia superalta (SHF) para el enlace descendente y un receptor con sistema de identificación automática (AIS) para la misión.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	18 de noviembre de 2022 UTC

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	IHI Corporation
Información suplementaria	Lanzado el 24 de marzo de 2022 UTC por Antares y transportado a la EEI por NG-17. Reentró en la atmósfera y se desintegró por combustión el 18 de noviembre de 2022 UTC.

Geotail

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1992-044A
Nombre del objeto espacial	Geotail
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/261
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	24 de marzo de 1992 a las 14.26.00 horas UTC; Estación de Cabo Cañaveral (Estados Unidos)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	12,350 minutos
Inclinación	28,6 grados
Apogeo	341,164 kilómetros
Perigeo	184 kilómetros
Función general del objeto espacial	Investigar la estructura y la dinámica de la cola geomagnética que se extiende en el lado nocturno de la Tierra.

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 ser operativo	28 de noviembre de 2022 a las 05.07.13 horas UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Instituto de Ciencias Espaciales y Astronáuticas (ICEA)
Vehículo de lanzamiento	Delta II
Información suplementaria	<p>La entidad responsable del lanzamiento es la NASA.</p> <p>A finales de junio de 2022, los dispositivos de registro de datos de a bordo de Geotail (ambos sistemas) dejaron de funcionar, por lo que fue imposible obtener suficientes datos de observación.</p> <p>Por tanto, se decidió poner fin a la operación de observación.</p> <p>Al final de su funcionamiento, Geotail dejó de enviar y recibir señales de radio y no tiene batería, recipiente presurizado ni ninguna otra fuente de energía almacenada.</p>

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067UL
Nombre del objeto espacial	TAKA
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	2 de diciembre de 2022 a las 07.50.00 horas UTC; EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	91,1 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	178 kilómetros
Perigeo	175 kilómetros
Función general del objeto espacial	<ol style="list-style-type: none"> 1. Demostración en un CubeSat del repetidor digital del Automatic Packet Reporting System (APRS). 2. Demostración de la obtención de datos terrestres mediante almacenamiento y retransmisión. 3. Demostración de una aplicación para teléfonos móviles que muestra datos satelitales del proyecto BIRDS. 4. Medición de la precipitación de electrones de alta energía en el cinturón de radiación. 5. Demostración de la visualización de la actitud del satélite. 6. Demostración de un programa de clasificación de imágenes mediante algoritmos de aprendizaje automático. 7. Demostración del uso del suelo y la cobertura terrestre mediante una cámara multiespectral disponible en el mercado. 8. Demostración de la evaluación de la calidad del agua de presas y lagos mediante una cámara multiespectral disponible en el mercado. 9. Demostración de análisis de los niveles de nitrógeno y fertilidad del suelo mediante una cámara multiespectral disponible en el mercado.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	14 de mayo de 2023 a las 15.15 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 ser operativo	20 de abril de 2023 a las 12.00 horas UTC
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Instituto de Tecnología de Kyushu (Japón)

Sitio web	birds5.birds-project.com/
Información suplementaria	Lanzado por el cohete Antares el 6 de noviembre de 2022 y transportado a la EEI por el vehículo espacial Cygnus NG-18. La fecha de lanzamiento es la fecha de despliegue desde la EEI, y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de despliegue. Volvió a entrar en la atmósfera y se desintegró.

ispace's HAKUTO-R Mission 1 Lunar Lander

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2022-168A
Nombre del objeto espacial	ispace's HAKUTO-R Mission 1 Lunar Lander
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	11 de diciembre de 2022 a las 07.38.13 horas UTC; Cabo Cañaveral/Polígono de Ensayos Oriental (Estados Unidos)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	n.a. (órbita no eclíptica)
Inclinación	17,7 grados respecto al plano ecuatorial medio
Apogeo	1.400.000 kilómetros
Perigeo	n.a. (órbita no eclíptica)
Función general del objeto espacial	Las funciones principales son realizar un alunizaje suave en la superficie lunar y transportar cargas útiles, incluidos vehículos todoterreno pertenecientes a clientes y cargas útiles estáticas.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	25 de abril de 2023 a las 16.45.00 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 ser operativo	25 de abril de 2023 a las 16.45.00 horas UTC
Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	Choque en la superficie lunar en: latitud: 47,55 grados norte; longitud: 44,38 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	ispace Inc.
Sitio web	ispace-inc.com/project/
Vehículo de lanzamiento	SpaceX Falcon-9 Block 5

Cuerpo celeste	Luna (se estrelló en la superficie de la Luna)
Información suplementaria	<p>El proveedor del lanzamiento es SpaceX.</p> <p>La misión incluye la captura de regolito para transacciones comerciales con clientes. El lugar principal de alunizaje será el cráter Atlas, en el Mare Frigoris. Será la primera misión japonesa de carácter privado que alunice en la Luna.</p> <p>En la etapa final, el módulo de alunizaje lunar intentó un alunizaje suave, pero fracasó y se estrelló contra la superficie lunar a las 16.45 horas del 25 de abril de 2023 UTC.</p>

SPHERE-1

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2023-001BR
Nombre del objeto espacial	SPHERE-1
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	3 de enero de 2023 a las 14.56.00 horas UTC; Complejo de Lanzamiento Espacial 40 de Cabo Cañaveral (Florida 32920, Estados Unidos)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95,2 minutos
Inclinación	97,6 grados
Apogeo	542,8 kilómetros
Perigeo	515,8 kilómetros
Función general del objeto espacial	El satélite tiene un tamaño de 6U con paneles solares y un sistema propulsor de tipo resistojet con agua que utiliza cuatro propulsores. La misión del satélite es captar imágenes con una cámara y un objetivo.

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Propietario: Sony Group Corporation
Sitio web	starsphere.sony.com/en/
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento: Falcon 9 Nombre del lanzamiento: Transporter 6
Información suplementaria	Proveedor del lanzamiento: Space X

OPTIMAL-1**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067VA
Nombre del objeto espacial	OPTIMAL-1
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de enero de 2023 a las 09.00.13 horas UTC; EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,83 minutos
Inclinación	51,642 grados
Apogeo	417 kilómetros
Perigeo	410 kilómetros
Función general del objeto espacial	Observación de la Tierra; comunicación mediante almacenamiento y retransmisión; y demostración del sistema de propulsión.

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	ArkEdge space Inc. y Universidad de Fukui
Vehículo de lanzamiento	Falcon 9
Información suplementaria	El satélite fue lanzado por el Falcon 9 el 27 de noviembre de 2022 UTC y transportado posteriormente a la EEI por Dragon CRS-2 SpX-26. La fecha de lanzamiento es la fecha de despliegue desde la EEI, y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de despliegue.

2023-012A**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2023-012A
Nombre del objeto espacial	-
Designación o número de registro nacional	2023-012A
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	26 de enero de 2023 UTC; Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95 minutos
Inclinación	97,4 grados

Apogeo	516 kilómetros
Perigeo	499 kilómetros
Función general del objeto espacial	El satélite realiza misiones por encargo del Gobierno del Japón.

DRUMS TARGET-1

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-102M
Nombre del objeto espacial	DRUMS TARGET-1
Estado de registro	Japón
Documento de registro	
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	9 de noviembre de 2021 a las 00.55.16 horas UTC; Centro Espacial de Uchinoura (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95,67 minutos
Inclinación	97,5 grados
Apogeo	574 kilómetros
Perigeo	528 kilómetros
Función general del objeto espacial	El objeto se separó del microsatélite DRUMS para demostrar tecnologías de aproximación y captura.

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Kawasaki Heavy Industries
Sitio web	global.kawasaki.com/en/mobility/air/space/stratospheric_platform.html
Vehículo de lanzamiento	Epsilon 5
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es la JAXA. DRUMS TARGET-1 se separó del microsatélite DRUMS el 12 de febrero de 2023.

Inter-orbit Communication System-Exposed Facility (ICS-EF) subsystem

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	Inter-orbit Communication System-Exposed Facility (ICS-EF) subsystem
Estado de registro	Japón

Documento de registro	ST/SG/SER.E/1011
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	15 de julio de 2009 UTC; Centro Espacial Kennedy de la 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 de la JAXA.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	18 de marzo de 2023 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 ser operativo	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	<p>La organización de lanzamiento es la NASA como parte de un lanzamiento de carga útil a la IEE.</p> <p>El ICS-EF se separó de la EEI el 21 de febrero de 2020 UTC.</p> <p>El ICS-EF no tiene batería, recipiente presurizado ni ninguna otra fuente de energía almacenada, y se desintegrará de manera natural en los próximos 25 años.</p> <p>El ICS-EF volvió a entrar en la atmósfera y se desintegró el 18 de marzo de 2023.</p>

Anexo II

Información de registro de vehículos de lanzamiento lanzados por el Japón*

Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 28, cuerpo de cohete

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2015-015B
Nombre del objeto espacial	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 28, cuerpo de cohete
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/869
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	26 de marzo 2015 UTC; Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	94 minutos
Inclinación	97,3 grados
Apogeo	498 kilómetros
Perigeo	483 kilómetros
Función general del objeto espacial	El objeto espacial es el cuerpo de cohete gastado del H-IIA F28.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	2 de noviembre de 2022 UTC

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. 28
Información suplementaria	Las organizaciones de lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y la Agencia Japonesa de Exploración Aeroespacial. El cuerpo del cohete H-IIA F28 volvió a entrar en la atmósfera y se desintegró el 2 de noviembre de 2022.

* 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.

Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 27, cuerpo de cohete

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2015-004B
Nombre del objeto espacial	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 27, cuerpo de cohete
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/869
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	1 de febrero de 2015 UTC; Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	94 minutos
Inclinación	97,5 grados
Apogeo	514 kilómetros
Perigeo	494 kilómetros
Función general del objeto espacial	El objeto espacial es el cuerpo de cohete gastado del H-IIA F 27.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	1 de diciembre de 2022 UTC

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. 27
Información suplementaria	Las organizaciones de lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y la Agencia Japonesa de Exploración Aeroespacial. El cuerpo del cohete H-IIA F 27 volvió a entrar en la atmósfera y se desintegró el 1 de diciembre de 2022.

Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 46, 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	2023-012B
Nombre del objeto espacial	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 46, etapa superior
Designación o número de registro nacional	2023-012B
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	26 de enero de 2023 UTC; Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)

Parámetros orbitales básicos

Período nodal	95 minutos
Inclinación	97,4 grados
Apogeo	516 kilómetros
Perigeo	499 kilómetros
Función general del objeto espacial	El objeto espacial es la etapa superior gastada del H-IIA F26.
