

**Secretaría**

Distr. general
31 de julio de 2025
Español
Original: inglés

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

Nota verbal de fecha 8 de enero de 2025 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 24 de enero de 2025.



Anexo I

Datos de registro de objetos espaciales lanzados por el Japón*

SpaceTuna1

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067UP
Nombre del objeto espacial	SpaceTuna1
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos de América
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	2 de diciembre de 2022 (UTC); Estación Espacial Internacional (EEI)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	90 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	420 kilómetros
Perigeo	420 kilómetros
Función general del objeto espacial	Medición de las características básicas de reflexión de las láminas de material retrorreflectante instaladas en el satélite irradiándolas con láser desde tierra. Rastreo orbital desde telescopios terrestres mediante la observación de los destellos de los diodos emisores de luz (LED) azul que van a bordo del satélite.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	13 de mayo de 2023 (UTC)

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad Kindai
Sitio web	https://www.kindai.ac.jp/news-pr/news-release/2022/04/035643.html
Información suplementaria	El objeto espacial fue lanzado por un cohete Antares el 7 de noviembre de 2022 (UTC) y transportado a la EEI por un vehículo de carga Cygnus NG-18. La fecha de lanzamiento es la fecha de la puesta en servicio desde la EEI, y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de la puesta en servicio. Se cree que la nave espacial volvió a entrar en la atmósfera y se perdió el 13 de mayo de 2023 (UTC).

* 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.

HSKSAT

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067UZ
Nombre del objeto espacial	HSKSAT
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de enero de 2023 a las 09.32 horas (UTC); EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,43 minutos
Inclinación	51,64 grados
Apogeo	415 kilómetros
Perigeo	416 kilómetros
Función general del objeto espacial	Captar imágenes de la superficie terrestre con una cámara comercial para la observación de la Tierra (resolución: 10 m) y hacer una demostración de la transmisión de datos a alta velocidad (modulación de amplitud y fase con 32 niveles a 200 kbps) a la estación terrestre utilizando equipo de comunicaciones en la banda S. Verificar el desempeño y las funciones en órbita del equipo a bordo del satélite y el control de actitud en tres ejes del nanosatélite. Proporcionar al público imágenes y datos de la superficie terrestre.

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Harada Seiki Co., Ltd.
Sitio web	https://prtimes.jp/main/html/rd/p/000000017.000074539.html
Vehículo de lanzamiento	CRS-26
Información suplementaria	HSKSAT fue lanzado por un cohete SpaceX (CRS-26) el 26 de noviembre de 2022 (UTC) y transportado a la EEI por un Cargo Dragon (C211). La fecha de lanzamiento es la fecha de la puesta en servicio desde la EEI, y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de la puesta en servicio.

QPS-SAR-6 AMATERU-III

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2023-084V
Nombre del objeto espacial	QPS-SAR-6 AMATERU-III
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	12 de junio de 2023 (UTC); Estados Unidos
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95,14 minutos
Inclinación	97,51 grados
Apogeo	534 kilómetros
Perigeo	516 kilómetros
Función general del objeto espacial	Observación de la Tierra mediante radar de apertura sintética (SAR)

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	iQPS Inc.
Sitio web	https://i-qps.net/
Vehículo de lanzamiento	Falcon 9
Información suplementaria	Lanzado por Space X el 12 de junio de 2023

Smart Lander for Investigating Moon (SLIM)

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2023-137D
Nombre del objeto espacial	Smart Lander for Investigating Moon (SLIM)
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de septiembre de 2023 a las 23.42 horas 11 segundos (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	2.179 minutos
Inclinación	31 grados
Apogeo	98.020 kilómetros
Perigeo	575 kilómetros
Función general del objeto espacial	SLIM está dedicado a investigar técnicas que permitan un alunizaje preciso y la demostración de esas técnicas en la Luna.

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Agencia Japonesa de Exploración Aeroespacial (JAXA)
Sitio web	https://global.jaxa.jp/projects/sas/slim/index.html
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 47
Cuerpo celeste	En la Luna
Información suplementaria	Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y la JAXA. Los parámetros orbitales básicos corresponden a los del 7 de septiembre de 2023.

Lunar Excursion Vehicle-1 (LEV-1)

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

Designación o número de registro nacional	2023-137D-A
Nombre del objeto espacial	Lunar Excursion Vehicle-1 (LEV-1)
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de septiembre de 2023 a las 23.42 horas 11 segundos (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-
Perigeo	-
Función general del objeto espacial	LEV-1 hace una demostración de una función de exploración móvil autónoma que no requiere de la transmisión de órdenes desde 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 febrero de 2024 (UTC)
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Sitio web	https://robotics.isas.jaxa.jp/lev/LEV_HAM_Club.html
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 47
Cuerpo celeste	En la Luna

Información suplementaria

LEV-1 iba acoplado a SLIM, que fue lanzado por un vehículo H-IIA el 6 de septiembre de 2023. Fue transportado a la Luna por SLIM el 19 de enero de 2024 a las 15.19 horas 49 segundos (UTC).

LEV-1 se declaró inoperable, dado que los enlaces de transmisión de datos no se pudieron restablecer después de una noche lunar.

Lunar Excursion Vehicle-2 (LEV-2) “SORA-Q”

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

Designación o número de registro nacional	2023-137D-B
Nombre del objeto espacial	Lunar Excursion Vehicle-2 (LEV-2) “SORA-Q”
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de septiembre de 2023 a las 23.42 horas 11 segundos (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-
Perigeo	-
Función general del objeto espacial	LEV-2 está dotado de dos cámaras y puede cambiar de forma para desplazarse por la superficie lunar.

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	19 de enero de 2024 (UTC)
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Sitio web	https://global.jaxa.jp/activity/pr/jaxas/no088/03.html
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 47
Cuerpo celeste	En la Luna
Información suplementaria	LEV-2 iba acoplado a SLIM, que fue lanzado por un vehículo H-IIA el 6 de septiembre de 2023. Fue transportado a la Luna por SLIM y puesto en servicio el 19 de enero de 2024 a las 15.19 horas 49 segundos (UTC). Debido al agotamiento de la fuente primaria de potencia, esta se detuvo de manera natural el 19 de enero de 2024.

Lunar Excursion Vehicle-2 Cover (LEV-2 Cover)

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

Designación o número de registro nacional	2023-137D-C
Nombre del objeto espacial	Lunar Excursion Vehicle-2 Cover (LEV-2 Cover)
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de septiembre de 2023 a las 23.42 horas 11 segundos (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-
Perigeo	-
Función general del objeto espacial	LEV-2 Cover sujeta LEV-2 hasta que se separa de SLIM.

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	19 de enero de 2024 (UTC) a las 15.19 horas 49 segundos (UTC)
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 47
Cuerpo celeste	En la Luna
Información suplementaria	LEV-2 Cover iba acoplado a SLIM, que fue lanzado por un vehículo H-IIA el 6 de septiembre de 2023. Fue transportado a la Luna por SLIM y puesto en servicio el 19 de enero de 2024 a las 15.19 horas 49 segundos (UTC).

Lunar Excursion Vehicle Spacer (LEV Spacer)

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

Designación o número de registro nacional	2023-137D-D
Nombre del objeto espacial	Lunar Excursion Vehicle Spacer (LEV Spacer)
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de septiembre de 2023 a las 23.42 horas 11 segundos (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)

Parámetros orbitales básicos

Período nodal	-
Inclinación	-
Apogeo	-
Perigeo	-

Función general del objeto espacial Facilitar la separación de LEV-1 y LEV-2.

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 19 de enero de 2024 (UTC) a las 15.19 horas
49 segundos (UTC)

Propietario o encargado de la
explotación del objeto espacial JAXA

Vehículo de lanzamiento Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 47

Cuerpo celeste En la Luna

Información suplementaria LEV Spacer iba acoplado a SLIM, que fue lanzado por
un vehículo H-IIA el 6 de septiembre de 2023. Fue
transportado a la Luna por SLIM y puesto en servicio
el 19 de enero de 2024 a las 15.19 horas 49 segundos
(UTC).

X-Ray Imaging and Spectroscopy Mission (XRISM)

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

Designación internacional del Comité
de Investigaciones Espaciales 2023-137A

Nombre del objeto espacial X-Ray Imaging and Spectroscopy Mission (XRISM)

Estado de registro Japón

Fecha y territorio o lugar
de lanzamiento 6 de septiembre de 2023 a las 23.42 horas 11 segundos
(UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima,
Japón)

Parámetros orbitales básicos

Período nodal	96,20 minutos
Inclinación	30,99 grados
Apogeo	578,66 kilómetros
Perigeo	574,70 kilómetros

Función general del objeto espacial	XRISM está equipada con dos conjuntos de espejos para rayos X y un par de instrumentos en el plano focal: un detector CCD de rayos X y un microcalorímetro de rayos X. Sus objetivos científicos son estudiar la formación de la estructura a gran escala y la evolución de cúmulos de galaxias, los antecedentes históricos en cuanto a la producción y la circulación de elementos, y el transporte y la circulación de energía en el universo.
-------------------------------------	---

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 H-IIA, vuelo núm. 47
Sitio web	https://xrism.isas.jaxa.jp/en/
Información suplementaria	Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y la JAXA. Los parámetros orbitales básicos corresponden a los del 6 de septiembre de 2023.

KOYOH

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2023-185C
Nombre del objeto espacial	KOYOH
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	1 de diciembre de 2023 a las 18.19 horas (UTC); Base Vandenberg de la Fuerza Espacial (California, Estados Unidos)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95,83 minutos
Inclinación	97,646 grados
Apogeo	567 kilómetros
Perigeo	552 kilómetros
Función general del objeto espacial	KOYOH observa las fuentes celestes transitorias, como los estallidos de rayos gamma asociados a ondas gravitacionales, mediante imágenes de rayos X captadas con el generador de rayos X de amplio campo de visión; determina la hora y la dirección de cada evento transitorio y notifica de inmediato a los observatorios terrestres de todo el mundo.

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad de Kanazawa
Sitio web	https://arc-sat.w3.kanazawa-u.ac.jp/en/
Vehículo de lanzamiento	Falcon-9, misión Corea 425
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es SpaceX.

QPS-SAR-5 TSUKUYOMI-I

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2023-196A
Nombre del objeto espacial	QPS-SAR-5 TSUKUYOMI-I
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Nueva Zelanda
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	15 de diciembre de 2023 (UTC); Nueva Zelanda
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96,2 minutos
Inclinación	42,0 grados
Apogeo	589 kilómetros
Perigeo	580 kilómetros
Función general del objeto espacial	Observación de la Tierra mediante SAR

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	iQPS Inc.
Sitio web	https://i-qps.net/
Vehículo de lanzamiento	Electron
Información suplementaria	Lanzado por Rocket Lab el 15 de diciembre de 2023

Clark sat-1

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067WE
Nombre del objeto espacial	Clark sat-1
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	18 de diciembre de 2023 a las 10.15 horas 20 segundos (UTC); EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,75 minutos
Inclinación	51,64 grados
Apogeo	413 kilómetros
Perigeo	406 kilómetros
Función general del objeto espacial	Clark sat-1 es un satélite educativo que cumple las siguientes funciones: recepción de órdenes y transmisión de telemetrías; captura y transmisión de imágenes; y transmisión de mensajes de voz e imágenes que se cargaron antes de su lanzamiento.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	15 de abril de 2024 a las 20.30 horas 0 segundos (UTC)

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SOSHI Educational Group
Sitio web	https://sp.clark.ed.jp/en/
Vehículo de lanzamiento	Falcon 9
Información suplementaria	Lanzado por un cohete Falcon 9 el 10 de noviembre de 2023 (UTC) y transportado a la EEI por un Cargo Dragon. Puesto en servicio desde la EEI el 18 de diciembre de 2023 (UTC).

BEAK

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067WD
Nombre del objeto espacial	BEAK
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	18 de diciembre de 2023 a las 08.35 horas 14 segundos (UTC); EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,8 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	421,5 kilómetros
Perigeo	416,1 kilómetros

Función general del objeto espacial	Satélite de ingeniería experimental para la ejecución de maniobras orbitales aprovechando la resistencia aerodinámica generada por un aerescudo de membrana desplegado; despliegue de un aerescudo sustentado por armazones de aleación con memoria de forma; evaluación de un sistema de tamaño nanométrico de propulsión de tipo resistojet con agua; y operaciones con Iridium/GPS.
Fecha de desintegración/reentrada/ retiro de órbita	29 de junio de 2024 a las 01.35 horas 11 segundos (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
Información suplementaria	Lanzado por un cohete Falcon 9 el 10 de noviembre de 2023 (UTC) y entregado a la EEI por la nave espacial de reabastecimiento Dragon de SpaceX, en el marco de la misión CRS-29, el 11 de noviembre de 2023 (UTC). La fecha de lanzamiento es la fecha de la puesta en servicio desde la EEI, y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de la puesta en servicio.

DRUMS TARGET-2

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2021-102N
Nombre del objeto espacial	DRUMS TARGET-2
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	9 de noviembre de 2021 a las 00.55 horas 16 segundos (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 efectuar una demostración de 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, Ltd. https://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-2 se separó del microsatélite DRUMS el 25 de diciembre de 2023.

2024-010A

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2024-010A
Designación o número de registro nacional	2024-010A
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	12 de enero de 2024 (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	94 minutos
Inclinación	97,3 grados
Apogeo	487 kilómetros
Perigeo	463 kilómetros
Función general del objeto espacial	El satélite realiza misiones por encargo del Gobierno del Japón.

CE-SAT-IE

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2024-032A
Nombre del objeto espacial	CE-SAT-IE
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	17 de febrero de 2024 a las 00.22 horas 55 segundos (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	98 minutos
Inclinación	98,2 grados
Apogeo	685 kilómetros
Perigeo	670 kilómetros
Función general del objeto espacial	Demostración técnica de la teledetección terrestre, de un nuevo sistema de bus y de un mecanismo de control de la órbita.

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	https://en.canon-elec.co.jp/space/
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H3 (H3TF2: vuelo de prueba núm. 2)
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es la JAXA.

TIRSAT

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2024-032C
Nombre del objeto espacial	TIRSAT
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	17 de febrero de 2024 a las 00.22 horas 55 segundos (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	98,1 minutos
Inclinación	98,11 grados
Apogeo	671 kilómetros
Perigeo	665 kilómetros
Función general del objeto espacial	Observación de la Tierra y comunicaciones mediante almacenamiento y retransmisión.

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Propietario: Ministerio de Economía, Comercio e Industria del Japón Encargado de la explotación: Seiren Co. Ltd., ArkEdge Space Inc.
Sitio web	https://arkedgespace.com/en/news/2024-02-06_tirsat
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H3 (H3TF2: vuelo de prueba núm. 2)
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es la JAXA.

ADRAS-J

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2024-034A
Nombre del objeto espacial	ADRAS-J

Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Nueva Zelandia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	18 de febrero de 2024 a las 14.52 horas 16,6 segundos (UTC); Mahia (Nueva Zelandia)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95,96 minutos
Inclinación	98,20 grados
Apogeo	598 kilómetros
Perigeo	533 kilómetros
Función general del objeto espacial	El satélite ADRAS-J está diseñado para encontrarse con un cuerpo de cohete japonés de etapa superior; hacer una demostración de operaciones de proximidad; y obtener imágenes, las cuales proporcionarán datos observacionales para conocer mejor el entorno en lo que respecta a los desechos.

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/missions/adras-j/ www.kenkai.jaxa.jp/eng/crd2/index.html
Vehículo de lanzamiento	Cohete Electron de Rocket Lab
Información suplementaria	La nave espacial ADRAS-J fue seleccionada por JAXA para realizar la Fase I de su Proyecto de Demostración de Sistemas Comerciales de Remoción de Desechos (CRD2), una de las primeras demostraciones tecnológicas del mundo de la eliminación de desechos de gran tamaño de la órbita.

StriX-3

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2024-047A
Nombre del objeto espacial	StriX-3
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Nueva Zelandia y Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	12 de marzo de 2024 a las 15.03 horas 32 segundos (UTC); península de Mahia (Nueva Zelandia)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96 minutos
Inclinación	97,66 grados
Apogeo	561 kilómetros
Perigeo	561 kilómetros

Función general del objeto espacial	El StriX-3 es el cuarto satélite SAR construido por Synspective, Inc. para la prestación de servicios comerciales de obtención de imágenes mediante SAR (teleobservación), lo cual incluye funciones de carga y descarga y obtención de imágenes claras.
-------------------------------------	--

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Propietario: Synspective, Inc. Encargado de la explotación: Synspective Japan, Inc.
Sitio web	http://synspective.com/
Vehículo de lanzamiento	Electron #45
Información suplementaria	Lanzado por Rocket Lab el 12 de marzo de 2024

QPS-SAR-7 TSUKUYOMI-II

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2024-066F
Nombre del objeto espacial	QPS-SAR-7 TSUKUYOMI-II
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	7 de abril de 2024 a las 23.16 horas 0 segundos (UTC); Estados Unidos
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96,6 minutos
Inclinación	45,6 grados
Apogeo	603 kilómetros
Perigeo	592 kilómetros
Función general del objeto espacial	Observación de la Tierra mediante SAR

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	iQPS Inc.
Sitio web	https://i-qps.net/
Vehículo de lanzamiento	Falcon 9
Información suplementaria	Lanzado por SpaceX el 7 de abril de 2024

KASHIWA

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067WH
--	------------

Nombre del objeto espacial	KASHIWA
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	10 de abril de 2024 a las 22.35 horas (UTC); EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,73 minutos
Inclinación	51,6416 grados
Apogeo	410 kilómetros
Perigeo	407 kilómetros
Función general del objeto espacial	Misión fotográfica: Dos cámaras a bordo tomarán imágenes diurnas o nocturnas de la EEI, la superficie terrestre y los océanos. Misión relativa al sistema APRS (Sistema Automático de Notificación de Paquetes): envío de consultas del APRS desde el satélite a una estación de aficionado concreta con capacidad APRS y almacenamiento de las respuestas. Misión Music of Geomagnetic (MoG): transmisión de señales analógicas de frecuencia ultraalta (UHF) con modulación de frecuencia (FM) que contienen sonidos generados a partir de un sensor geomagnético.

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 Chiba
Sitio web	https://sites.google.com/view/gardens-02/english_ver/home?authuser=0
Vehículo de lanzamiento	Falcon 9
Información suplementaria	Lanzado por un cohete Falcon 9 el 22 de marzo de 2024 (UTC) y transportado a la EEI por un Cargo Dragon. La fecha de la puesta en servicio desde la EEI es el 10 de abril de 2024 (UTC). El lugar de la puesta en servicio es el Desplegador Orbital de Satélites Pequeños del módulo experimental japonés (JEM) (J-SSOD).

CURTIS

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067WG
Nombre del objeto espacial	CURTIS
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	11 de abril de 2024 a las 09.05 horas 12,363 segundos (UTC); EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	92,48 minutos
Inclinación	51,6 grados
Apogeo	398 kilómetros
Perigeo	394 kilómetros
Función general del objeto espacial	CURTIS es un CubeSat de tamaño 3U. Tiene cuatro misiones. La primera es una misión térmica consistente en medir la conducción de calor en el interior de la unidad de la misión. La segunda es una misión fotográfica consistente en tomar fotografías de la Tierra. La tercera es una misión de demostración de un sistema de bus integrado en una placa integrada de alta densidad. La cuarta es una misión de demostración en órbita del sistema satelital 3U.

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Panasonic Holdings Corporation
Sitio web	https://news.panasonic.com/jp/press/jn240412-3
Vehículo de lanzamiento	Falcon 9
Información suplementaria	CURTIS fue lanzado por un cohete Falcon 9 el 22 de marzo de 2024 (UTC) y transportado a la EEI por un Cargo Dragon.

MicroOrbiter-1

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1998-067WF
Nombre del objeto espacial	MicroOrbiter-1
Estado de registro	Japón
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	11 de abril de 2024 (UTC); EEI
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	90 minutos
Inclinación	51,6347 grados
Apogeo	390,969 kilómetros
Perigeo	386,547 kilómetros

Función general del objeto espacial	El satélite recibe los datos de sensores modulados con LoRa remitidos desde terminales de sensores terrestres LoRa en la banda de frecuencia de 920MHz o 400MHz y, a continuación, reenvía los datos a la estación terrestre.
-------------------------------------	---

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

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Micro Orbiter Inc.
Sitio web	www.MicroOrbiter.com
Vehículo de lanzamiento	Falcon 9
Información suplementaria	El satélite fue lanzado por un cohete Falcon 9 el 21 de marzo de 2024 y transportado a la EEI por un Cargo Dragon. El satélite fue puesto en servicio desde la EEI el 11 de abril de 2024.

Advanced Land Observing Satellite-4 (ALOS-4) “DAICHI-4”

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2024-123A
Nombre del objeto espacial	Advanced Land Observing Satellite-4 (ALOS-4) “DAICHI-4”
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	1 de julio de 2024 a las 03.06 horas 42 segundos (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	97 minutos
Inclinación	97,9 grados
Apogeo	627,0 kilómetros
Perigeo	606,9 kilómetros
Función general del objeto espacial	El ALOS-4 es un satélite cuya función es observar la superficie terrestre con su radar de apertura sintética de elementos en fase y banda L (PALSAR-3).

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/sat/alos3/
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H3, vuelo núm. 3
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es la JAXA. Los parámetros orbitales básicos corresponden a los del 1 de julio de 2024.

Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 47, 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	2023-137E
Nombre del objeto espacial	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 47, etapa superior
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de septiembre de 2023 a las 23.42 horas 11 segundos (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	2.139 minutos
Inclinación	30,61 grados
Apogeo	96.694 kilómetros
Perigeo	517 kilómetros
Función general del objeto espacial	El vehículo de lanzamiento H-IIA, en su vuelo núm. 47, puso en órbita alrededor de la Tierra dos cargas útiles. Estas son el XRSIM, un telescopio espacial de rayos X; y el SLIM, un módulo de alunizaje experimental.

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. 47
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

Adaptador de la parte inferior de la cofia del satélite en el vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 47

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2023-137C
Nombre del objeto espacial	Adaptador de la cofia inferior del satélite en el vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 47
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de septiembre de 2023 a las 23.42 horas 11 segundos (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96 minutos
Inclinación	31,0 grados

Apogeo	580 kilómetros
Perigeo	574 kilómetros
Función general del objeto espacial	Integra la parte inferior de la cofia del satélite en el vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 47.

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. 47
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

Cilindro núm. 1 de la parte inferior de la cofia del satélite en el vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 47

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2023-137F
Nombre del objeto espacial	Cilindro núm. 1 de la parte inferior de la cofia del satélite en el vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 47
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de septiembre de 2023 a las 23.42 horas 11 segundos (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96 minutos
Inclinación	31,0 grados
Apogeo	580 kilómetros
Perigeo	574 kilómetros
Función general del objeto espacial	Integra la parte inferior de la cofia del satélite en el vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 47.

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. 47
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

Cilindro núm. 2 de la parte inferior de la cofia del satélite en el vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 47

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2023-137G
Nombre del objeto espacial	Cilindro núm. 2 de la parte inferior de la cofia del satélite en el vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 47
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de septiembre de 2023 a las 23.42 horas 11 segundos (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96 minutos
Inclinación	31,0 grados
Apogeo	580 kilómetros
Perigeo	574 kilómetros
Función general del objeto espacial	Integra la parte inferior de la cofia del satélite en el vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 47.

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. 47
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

Cuerpo de cohete (segunda etapa) del vehículo de lanzamiento H3, vuelo núm. 2

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	Cuerpo de cohete (segunda etapa) del vehículo de lanzamiento H3, vuelo núm. 2
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	17 de febrero de 2024 a las 00.22 horas 55 segundos (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	98,3 minutos
Inclinación	98,1150 grados

Apogeo	684,892 kilómetros
Perigeo	670,802 kilómetros
Función general del objeto espacial	Este objeto espacial es el cuerpo de cohete gastado del vehículo de lanzamiento H3, vuelo núm. 2. Este objeto es la segunda etapa del vehículo de lanzamiento.
Fecha de desintegración/reentrada/ retiro de órbita	17 de febrero de 2024 a las 02.09 horas 19 segundos (UTC)

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 H3, vuelo núm. 2
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es la JAXA. Los parámetros orbitales básicos son los del momento de la separación de la carga útil. En el cuerpo del cohete (segunda etapa), se han tomado medidas como la instalación de una válvula de seguridad para evitar el aumento de la presión interna y la reentrada controlada tras completar una órbita después del lanzamiento.

Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 48, 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	2024-010B
Nombre del objeto espacial	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 48, etapa superior
Estado de registro	Japón
Designación o número de registro nacional	2024-010B
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	12 de enero de 2024 (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	94 minutos
Inclinación	97,3 grados
Apogeo	487 kilómetros
Perigeo	463 kilómetros
Función general del objeto espacial	El objeto espacial es la etapa superior gastada del vehículo de lanzamiento H-IIA F48.

**Cuerpo de cohete (segunda etapa) del vehículo de lanzamiento H3,
vuelo núm. 3**

**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	Cuerpo de cohete (segunda etapa) del vehículo de lanzamiento H3, vuelo núm. 3
Estado de registro	Japón
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	1 de julio de 2024 a las 03.06 horas 42 segundos (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	97,0 minutos
Inclinación	97,8668 grados
Apogeo	624,856 kilómetros
Perigeo	607,416 kilómetros
Función general del objeto espacial	Este objeto espacial es el cuerpo de cohete usado del vehículo de lanzamiento H3, vuelo núm. 3. Este objeto es la segunda etapa del vehículo de lanzamiento.
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	1 de julio de 2024 a las 04.52 horas 15 segundos (UTC)

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 H3, vuelo núm. 3
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es la JAXA. Los parámetros orbitales básicos son los del momento de la separación de la carga útil. En el cuerpo del cohete (segunda etapa), se han tomado medidas como la instalación de una válvula de seguridad para evitar el aumento de la presión interna y la reentrada controlada tras completar una órbita después del lanzamiento.

Anexo II

Información suplementaria sobre objetos espaciales registrados anteriormente por el Japón*

ELSA-D Client

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

Designación o número de registro nacional	2021-022N-A
Nombre del objeto espacial	ELSA-D CLIENT
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/1073
Otros Estados de lanzamiento	Kazajistán y Federación de Rusia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	22 de marzo de 2021 a las 06.07 horas 12,83 segundos (UTC); Tyuratam (Cosmódromo de Baikonur) (Kazajistán)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95,64 minutos
Inclinación	97,55 grados
Apogeo	557 kilómetros
Perigeo	530 kilómetros
Función general del objeto espacial	El programa End-of-Life Service by Astroscale (ELSA) es un servicio de recuperación de vehículos espaciales destinado a entidades explotadoras de satélites. La misión de demostración ELSA-d es la primera dedicada a las tecnologías esenciales para acoplarse a desechos y retirarlos. ELSA-d consta de dos vehículos espaciales: un satélite de servicio (~ 175 kg) y un satélite cliente (~ 17 kg), que se lanzaron apilados. El satélite de servicio se ha diseñado de forma que pueda retirar de órbita los desechos de manera segura, y cuenta con tecnologías de aproximación y encuentro y con un mecanismo de acoplamiento magnético. El satélite cliente es una réplica de un desecho dotada de una placa ferromagnética que permite el acoplamiento. El presente registro corresponde al satélite cliente, que fue soltado del satélite de servicio por primera vez el 25 de agosto de 2021 por un período de tiempo breve.

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

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

Cambio de la situación de las operaciones

Fecha en que el objeto espacial dejó de ser operativo

23 de junio de 2022 a las 13.50 horas y 22 segundos (UTC)

Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación

El objeto espacial no puede comunicarse porque se le ha agotado la batería.

Dado que carece de propergol, está en proceso de decaimiento orbital natural.

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 etapa superior Fregat (lanzamiento de CAS500-1 junto con satélites pequeños y satélites CubeSat)

Información suplementaria

Los parámetros orbitales básicos muestran la posición en el momento de la separación del satélite de servicio de ELSA-d. Los parámetros originales en el momento del lanzamiento eran un período nodal de 95,58 minutos, una inclinación de 97,56 grados, un apogeo de 559 kilómetros y un perigeo de 534 kilómetros.

El satélite de servicio 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 (1986) del Reino Unido de Gran Bretaña e Irlanda del Norte y son controlados por el país según lo dispuesto en esa ley.

El equipo de operaciones del satélite cliente de ELSA-d dejó de seguir el vehículo espacial el 15 de diciembre de 2022 a las 00.00 horas y 0 segundos (UTC) dado que no habían podido comunicarse con él desde el 23 de junio de 2022.

KITSUNE

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales

1998-067TK

Nombre del objeto espacial

KITSUNE

Estado de registro

Japón

Documento de registro

[ST/SG/SER.E/1073](https://stsg.un.org/ser.e/1073)

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento

24 de marzo de 2022 a las 11.50 horas (UTC); EEI

Parámetros orbitales básicos

Período nodal

87,8 minutos

Inclinación

51,6 grados

Apogeo	195 kilómetros
Perigeo	192 kilómetros
Función general del objeto espacial	1. Observación de la Tierra con imágenes a color con una resolución de 5 metros. 2. Mediciones del contenido total de electrones en la ionosfera. 3. Almacenamiento y retransmisión de datos de sensores remotos desde los terminales terrestres a la estación terrestre. 4. Demostración de un sistema de comunicación en la banda C.
Fecha de desintegración/reentrada/ retiro de órbita	14 de marzo de 2023 a las 16.59 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 marzo de 2023 a las 07.40 horas (UTC)
Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	KITSUNE reingresó en la atmósfera, donde se desintegró por combustión.
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Instituto de Tecnología de Kyushu (Japón)
Sitio web	https://kitsat.net/kitsune/
Información suplementaria	Lanzado por un cohete Antares el 20 de febrero de 2022 y transportado a la EEI por el vehículo espacial Cygnus NG-17. La fecha de lanzamiento es la fecha de la puesta en servicio desde la EEI, y el territorio o lugar de lanzamiento es el lugar de la puesta en servicio.

AOBA VELOX-IV

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2019-003J
Nombre del objeto espacial	AOBA VELOX-IV
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/1073
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	18 de enero de 2019 a las 00.50 horas 20 segundos (UTC); Centro Espacial de Uchinoura (Kagoshima, Japón)

Parámetros orbitales básicos

Período nodal	87,7 minutos
Inclinación	97,0 grados
Apogeo	167 kilómetros
Perigeo	153 kilómetros

Función general del objeto espacial El principal objetivo de esta misión es la demostración tecnológica de la captura de imágenes del resplandor de la Tierra en órbita terrestre baja mediante una cámara de baja luminosidad y un propulsor de plasma pulsado con miras a que se pueda observar el resplandor del horizonte de la Luna durante una futura misión lunar.

Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita 24 de marzo de 2023 a las 02.53 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 10 de marzo de 2023 a las 11.04 horas (UTC)

Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación AOBA VELOX-IV reingresó en la atmósfera, donde se desintegró por combustión.

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial Instituto de Tecnología de Kyushu (Japón)

Sitio web <https://kitsat.net/av4/>

Vehículo de lanzamiento Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 4 (Epsilon-4)

Información suplementaria La entidad responsable del lanzamiento es la JAXA.

Rapid Innovative payload demonstration Satellite-2 (RAISE-2)**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales 2021-102C

Nombre del objeto espacial Rapid Innovative payload demonstration Satellite-2 (RAISE-2)

Estado de registro Japón

Documento de registro [ST/SG/SER.E/1073](https://stsg-ser.e/1073)

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento 9 de noviembre de 2021 a las 00.55 horas 16 segundos (UTC); Centro Espacial de Uchinoura (Kagoshima, Japón)

Parámetros orbitales básicos

Período nodal	96,0 minutos
Inclinación	97,6 grados
Apogeo	561,7 kilómetros
Perigeo	561,7 kilómetros

Función general del objeto espacial RAISE-2 es un satélite de demostración de tecnología provisto de seis componentes experimentales aportados por empresas privadas, una universidad y un instituto de investigación. El objetivo de la demostración es obtener diversos datos innovadores en el espacio.

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 7 de abril de 2023 a las 00.41 horas y 17 segundos (UTC)

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial

Propietario: JAXA
Encargado de la explotación: Mitsubishi Electric Corporation (MELCO)

Sitio web

www.kenkai.jaxa.jp/kakushin/kakushin02.html

Vehículo de lanzamiento

Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 5 (Epsilon-5)

Información suplementaria

La entidad responsable del lanzamiento es la JAXA.

21^{er} vehículo espacial científico, satélite de astronomía infrarroja (ASTRO-F) “Akari”**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2006-005A
Nombre del objeto espacial	21 ^{er} vehículo espacial científico, satélite de astronomía infrarroja (ASTRO-F) “Akari”
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/644
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	21 de febrero de 2006 a las 21.28 horas (UTC); Centro Espacial de Uchinoura (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	96,1 minutos
Inclinación	98,3 grados
Apogeo	696,1 kilómetros
Perigeo	448,8 kilómetros

Función general del objeto espacial	Observaciones astronómicas, incluida una observación de todo el cielo en las longitudes de ondas infrarrojas. Los objetivos científicos se centran especialmente en la investigación de la formación y evolución de las galaxias y los procesos de formación de las estrellas y los sistemas planetarios.
Fecha de desintegración/reentrada/ retiro de órbita	11 de abril de 2023 a las 04.44 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	24 de noviembre de 2011 a las 08.23 horas (UTC)
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	JAXA
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento M-V (M-V-8)
Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos corresponden a los del 24 de noviembre de 2011. La entidad responsable del lanzamiento es la JAXA. ASTRO-F volvió a entrar en la atmósfera y se desintegró el 11 de abril de 2023.

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
Documento de registro	ST/SG/SER.E/1011
Otros Estados de lanzamiento	Nueva Zelanda y Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de diciembre de 2019 a las 08.18 horas y 21 segundos (UTC); Complejo de Lanzamientos 1 de 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	Crear una lluvia de meteoros artificial; ALE-2 cuenta con 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.

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.

Fecha de desintegración/reentrada/
retiro de órbita 19 de abril de 2023 a las 07.05 horas y 0 segundos (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 4 de abril de 2023 a las 19.41 horas y 0 segundos (UTC)

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 Lanzado por Rocket Lab Inc. el 6 de diciembre de 2019.

ALE-2 tenía por objeto generar los primeros meteoros artificiales del mundo en 2020.

ALE-2 volvió a entrar en la atmósfera y se desintegró el 19 de abril de 2023.

Primer satélite cuasicenital “Michibiki”

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales 2010-045A

Nombre del objeto espacial Primer satélite cuasicenital “Michibiki”

Estado de registro Japón

Designación o número de registro nacional 2010-045A

Documento de registro <ST/SG/SER.E/620>

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento 11 de septiembre de 2010 a las 11.17 horas (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)

Parámetros orbitales básicos

Período nodal 1.436 minutos

Inclinación 41 grados

Apogeo 38.900 kilómetros

Perigeo 32.600 kilómetros

Función general del objeto espacial Las misiones de los satélites Michibiki tienen el cometido de desarrollar tecnologías de determinación precisa de la posición, navegación y cronometría mediante satélites, experimentar con esas tecnologías y verificarlas, en una órbita cuasicenital.

Fecha de desintegración/reentrada/ retiro de órbita	14 de septiembre de 2023 a las 05.20 horas y 19 segundos (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	15 de septiembre de 2023 a las 03.38 horas y 41 segundos (UTC)
---	---

Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	14 de septiembre de 2023 a las 05.20 horas y 19 segundos (UTC)
---	---

Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	La órbita del satélite está suficientemente por encima de la región de la órbita geoestacionaria (GSO) y no interferirá en la región GSO durante 100 años.
---	--

La energía almacenada del satélite se ha reducido al mínimo.

Tras finalizar la misión, se procedió a la expulsión del propergol residual y a la pasivación de las baterías.

Traspaso de la supervisión del objeto espacial

Fecha del traspaso de la supervisión	28 de febrero de 2017 (UTC)
--------------------------------------	-----------------------------

Identidad del nuevo propietario o encargado de la explotación	Propietario: Oficina del Gabinete del Japón Encargado de la explotación: Quasi-Zenith Satellite System Service, Inc.
---	---

Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Agencia Japonesa de Exploración Aeroespacial
---	--

Sitio web	https://qzss.go.jp/en/
-----------	---

Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 18 (H-IIA, 18F)
-------------------------	---

Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos corresponden a los del 13 de diciembre de 2010.
---------------------------	--

Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y el JAXA.

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
--------------------	-------

Documento de registro	ST/SG/SER.E/1132
-----------------------	--

Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	16 de noviembre de 2022 a las 06.47 horas y 0 segundos (UTC); Centro Espacial Kennedy de la Administración Nacional de Aeronáutica y el Espacio (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 hace una demostración de tecnologías de alunizaje de satélites CubeSat. Dado que falló el plan original de alunizar, las tecnologías se demostraron en una órbita heliocéntrica. El orbitador transportaba el motor del cohete y la sonda de superficie. Estaba previsto utilizar el motor del cohete para anular la velocidad de la sonda de superficie en las proximidades de la Luna. El plan se modificó para realizar un experimento de ignición del motor del cohete en órbita.

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 septiembre de 2023 (UTC)
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 indicados corresponden al 16 de noviembre de 2022, cuando el objeto espacial se separó del SLS. La entidad responsable del lanzamiento es la NASA. El vehículo espacial sufrió un fallo de su función de control autónomo de la adquisición solar y su batería se agotó. Después se emprendió una operación de búsqueda y recuperación, pero se dio por concluida en septiembre de 2023.

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2019-003G
Nombre del objeto espacial	ALE-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 horas y 20 segundos (UTC); Centro Espacial de Uchinoura (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	94,53 minutos
Inclinación	97,3201 grados
Apogeo	508,101 kilómetros
Perigeo	479,497 kilómetros
Función general del objeto espacial	Crear una lluvia de meteoros artificial; ALE-1 cuenta con 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. El ALE-1 también tiene un mecanismo de retiro de órbita que reduce su altitud desde la altitud de inserción en el lanzamiento (500 km) hasta una altitud operacional de 400 km, por debajo de la Estación Espacial Internacional. El ALE-1 soltará el mecanismo de retiro de órbita después de alcanzar su altitud operacional. 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 (IADC).
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	4 de octubre de 2023 a las 02.22 horas y 0 segundos (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	http://star-ale.com/en/?ja
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 4 (Epsilon-4)
Información suplementaria	Lanzado por el JAXA. El uso del mecanismo de retiro de órbita y la liberación inicial de las partículas se planificaron con arreglo al siguiente calendario:

Mecanismo de retiro de órbita: abril de 2019 a febrero de 2020 (apertura, descenso a la altitud operacional, separación)

Partículas: marzo a julio de 2020 (posteriormente se liberarán partículas en el marco de actividades específicas)

Volvió a entrar en la atmósfera el 4 de octubre de 2023 y desapareció.

JCSAT-16

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2016-050A
Nombre del objeto espacial	JCSAT-16
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/812
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	14 de agosto de 2016 a las 05.26 horas (UTC); Cabo Cañaveral (Florida, Estados Unidos)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.440 minutos
Inclinación	0,013 grados
Apogeo	35.802 kilómetros
Perigeo	35.783 kilómetros
Función general del objeto espacial	Telecomunicaciones por satélite

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

Geostationary position	144 grados este
Cambio de la posición orbital	
el 29 de junio de 2023	93 grados este a 136 grados este
el 24 de octubre de 2023	136 grados este a 144 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	Falcon 9
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es la Space Exploration Technologies Corporation.

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
Documento de registro	ST/SG/SER.E/1011
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 horas y 26 segundos (UTC); península de Mahia (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 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.
Fecha de reentrada	27 de octubre de 2023 a las 15.25 horas y 36 segundos (UTC)

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 el 15 de diciembre de 2020

NEXUS

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2019-003F
Nombre del objeto espacial	NEXUS
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/966
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	18 de enero de 2019 a las 00.50 horas y 20 segundos (UTC); Centro Espacial de Uchinoura (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	93,5 minutos
Inclinación	97,3 grados
Apogeo	508,5 kilómetros

Perigeo	488,5 kilómetros
Función general del objeto espacial	NEXUS es un satélite cúbico de aficionados de 10 cm. El objetivo de la misión es realizar una demostración utilizando transmisores y un transpondedor lineal en el medio espacial.
Fecha de desintegración/reentrada/ retiro de órbita	10 de noviembre 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	8 de noviembre de 2023 (UTC)
Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	Las baterías se descargaron para evitar desintegraciones.
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Universidad Nihon
Vehículo de lanzamiento	Vehículo de lanzamiento Epsilon, vuelo núm. 4
Información suplementaria	Lanzado por el JAXA. NEXUS volvió a entrar en la atmósfera y se desintegró.

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
Documento de registro	ST/SG/SER.E/1011
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	20 de mayo de 2020 a las 17.31 horas (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (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	Esta carga útil se lanzó como parte de un componente del HTV9 para transportar a la EEI carga expuesta.
Fecha de reentrada y desintegración	8 de marzo de 2024 a las 19.29 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 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 corresponden a los del 11 de marzo de 2021.

La plataforma expuesta no tiene batería y se estima que se desintegrará dentro de los próximos 25 años.

WNISAT-1

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

Designación internacional del Comité
de Investigaciones Espaciales 2013-066H

Nombre del objeto espacial WNISAT-1

Estado de registro Japón

Documento de registro [ST/SG/SER.E/735](#)

Otros Estados de lanzamiento Federación de Rusia

Fecha y territorio o lugar
de lanzamiento 21 de noviembre de 2013 a las 07.10 horas y 10 segundos (UTC); Base de Lanzamiento de Yasny (región de Orenburg, Federación de Rusia)

Parámetros orbitales básicos

Período nodal 99 minutos

Inclinación 97,7 grados

Apogeo 849 kilómetros

Perigeo 593 kilómetros

Función general del objeto espacial Vigilancia de los hielos marinos en el océano Ártico y otras regiones; vigilancia del CO₂

Fecha de desintegración/reentrada/
retiro de órbita 25 de marzo de 2024 a las 15.00 horas y 0 segundos (UTC)

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

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

Vehículo de lanzamiento DNEPR

Información suplementaria	Los parámetros orbitales básicos corresponden a los del 25 de noviembre de 2013.
	La entidad responsable del lanzamiento es ISC Kosmotras.

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	2022-156E
Nombre del objeto espacial	Equilibrium Lunar-Earth Point 6U Spacecraft (EQUULEUS)
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/1132
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	16 de noviembre de 2022 a las 06.47 horas y 0 segundos (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 hacer una demostración de técnicas de control de la trayectoria que aprovechan la dinámica Sol-Tierra-Luna. La misión podría alcanzar una órbita de libración Tierra-Luna. Además, realizará observaciones científicas con un conjunto de instrumentos.

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	9 de abril de 2024 a las 13.28 horas y 8 segundos (UTC)
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, cuando el objeto espacial se separó del SLS. La entidad responsable del lanzamiento es la NASA. Debido a la súbita pérdida de comunicación con EQUULEUS y a la dificultad de su recuperación, se dieron por terminadas las operaciones.
---------------------------	--

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
Documento de registro	ST/SG/SER.E/1011
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	24 de enero de 2021 a las 15.00 horas y 0 segundos (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
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	11 de abril de 2024 a las 14.26 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	11 de abril de 2024 a las 12.50 horas (UTC)
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	Institute for Q-shu Pioneers of Space, Inc.
Vehículo de lanzamiento	Falcon 9
Información suplementaria	Lanzado por SpaceX el 24 de enero de 2021.

Cuerpo de cohete del vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 33

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2017-015B
--	-----------

Nombre del objeto espacial	Cuerpo de cohete del vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 33
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/869
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	17 de marzo de 2017 (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95 minutos
Inclinación	97,4 grados
Apogeo	514 kilómetros
Perigeo	496 kilómetros
Función general del objeto espacial	El objeto espacial es el cuerpo de cohete gastado del vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 33 (H-IIA F33).
Fecha de reentrada y desintegración	10 de diciembre de 2023 (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. 33
Información suplementaria	Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y la JAXA.

Cuerpo de cohete del vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 38

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2018-021B
Nombre del objeto espacial	Cuerpo de cohete del vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 38
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/869
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	27 de febrero de 2018 (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	95 minutos
Inclinación	97,4 grados
Apogeo	513 kilómetros
Perigeo	498 kilómetros
Función general del objeto espacial	El objeto espacial es el cuerpo de cohete gastado del vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 38 (H-IIA F38).

Fecha de desintegración/reentrada/
retiro de órbita 27 de abril de 2024 (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. 38 (H-IIA F38)

Información suplementaria Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y la JAXA.

El cuerpo de cohete del H-IIA F38 volvió a entrar en la atmósfera y se desintegró el 27 de abril de 2024.

Cuerpo de cohete del vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 39

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales 2018-052B

Nombre del objeto espacial Cuerpo de cohete del vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 39

Estado de registro Japón

Documento de registro [ST/SG/SER.E/851](#)

Fecha y territorio o lugar de lanzamiento 12 de junio de 2018 (UTC); Centro Espacial de Tanegashima (Kagoshima, Japón)

Parámetros orbitales básicos

Período nodal	95 minutos
Inclinación	97,4 grados
Apogeo	516 kilómetros
Perigeo	497 kilómetros

Función general del objeto espacial El objeto espacial es el cuerpo de cohete gastado del vehículo de lanzamiento H-IIA, vuelo núm. 39 (H-IIA F39).

Fecha de desintegración/reentrada/
retiro de órbita 8 de diciembre de 2023 (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. 39 (H-IIA F39)

Información suplementaria Las entidades responsables del lanzamiento son Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. y la JAXA.

El cuerpo de cohete del H-IIA F39 volvió a entrar en la atmósfera y se desintegró el 8 de diciembre de 2023.

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1989-020A
Nombre del objeto espacial	JCSAT-1
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/224
Otros Estados de lanzamiento	Francia y Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	6 de marzo de 1989 a las 11.29 horas y 0 segundos (UTC); Centro Espacial de Kurú (Guayana Francesa)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436 minutos
Inclinación	0,017 grados
Apogeo	35.796 kilómetros
Perigeo	35.780 kilómetros
Función general del objeto espacial	Comunicaciones nacionales

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 agosto de 1998 a las 00.00 horas y 0 segundos (UTC)
Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	El satélite alcanzó una altitud de eliminación de 198 kilómetros por encima de la órbita geoestacionaria y todos los sistemas satelitales fueron desconectados. Las operaciones para agotar el combustible se ejecutaron con normalidad. Las operaciones para descargar las baterías se ejecutaron con normalidad.
Ubicación en la órbita geoestacionaria	150 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	Ariane 29 (Ariane IV)
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Arianespace.

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1990-001B
Nombre del objeto espacial	JCSAT-2
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/224
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	1 de enero de 1990 a las 00.07 horas y 0 segundos (UTC) Estación de la Fuerza Aérea de Cabo Cañaveral (Estados Unidos)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436 minutos
Inclinación	0,049 grados
Apogeo	35.796 kilómetros
Perigeo	35.778 kilómetros
Función general del objeto espacial	Comunicaciones nacionales

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	4 de julio de 2002 a las 00.00 horas y 0 segundos (UTC)
Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	El satélite alcanzó una altitud de eliminación de 236 kilómetros por encima de la órbita geoestacionaria y todos los sistemas satelitales fueron desconectados. Las operaciones para agotar el combustible se ejecutaron con normalidad. Las operaciones para descargar las baterías se ejecutaron con normalidad.
Ubicación en la órbita geoestacionaria	154 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	TITAN II
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Martin Marietta.

Superbird-B

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1992-010A
Nombre del objeto espacial	Superbird-B
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/252
Otros Estados de lanzamiento	Francia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	26 de febrero de 1992 a las 23.58 horas y 0 segundos (UTC); Centro Espacial de Kurú (Guayana Francesa)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436 minutos y 8,7 segundos
Inclinación	0,0416574 grados
Apogeo	35.806,8028 kilómetros
Perigeo	35.768,2650 kilómetros
Función general del objeto espacial	Comunicaciones nacionales
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	24 de julio de 2001 a las 05.14 horas y 0 segundos (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	26 de julio de 2001 a las 23.54 horas y 0 segundos (UTC)
Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	24 de julio de 2001 a las 05.14 horas y 0 segundos (UTC)
Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	El satélite alcanzó una altitud de eliminación de 277 kilómetros por encima de la órbita geoestacionaria y todos los sistemas satelitales fueron desconectados. Las operaciones para agotar el combustible se ejecutaron con normalidad. Las operaciones para descargar las baterías se ejecutaron con normalidad.
Ubicación en la órbita geoestacionaria	162 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	Cohete Ariane 4
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Arianespace.

Superbird-A1

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1992-084A
Nombre del objeto espacial	Superbird-A1
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/264
Otros Estados de lanzamiento	Francia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	1 de diciembre de 1992 a las 22.48 horas y 0 segundos (UTC); Centro Espacial de Kurú (Guayana Francesa)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436 minutos y 11,8 segundos
Inclinación	0,00155397 grados
Apogeo	35.806,080 kilómetros
Perigeo	35.771,035 kilómetros
Función general del objeto espacial	Comunicaciones nacionales
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	15 de diciembre de 2008 a las 12.12 horas y 0 segundos (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	17 de diciembre de 2008 a las 07.38 horas y 0 segundos (UTC)
Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	15 de diciembre de 2008 a las 12.12 horas y 0 segundos (UTC)
Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	El satélite alcanzó una altitud de eliminación de 290 kilómetros por encima de la órbita geoestacionaria y todos los sistemas satelitales fueron desconectados. Las operaciones para agotar el combustible se ejecutaron con normalidad. Las operaciones para descargar las baterías se ejecutaron con normalidad.
Ubicación en la órbita geoestacionaria	158 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	Ariane 4
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Arianespace.

JCSAT-3**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1995-043A
Nombre del objeto espacial	JCSAT-3
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/299
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	29 de agosto de 1995 a las 00.53 horas y 0 segundos (UTC); Base de la Fuerza Aérea de Cabo Cañaveral (Florida, Estados Unidos)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436 minutos
Inclinación	0,003 grados
Apogeo	35.789 kilómetros
Perigeo	35.784 kilómetros
Función general del objeto espacial	Telecomunicaciones nacionales Telecomunicaciones internacionales Radiodifusión nacional encomendada Radiodifusión nacional e internacional encomendada
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	19 de febrero de 2007 a las 03.28 horas y 0 segundos (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	22 de febrero de 2007 a las 22.13 horas y 0 segundos (UTC)
Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	19 de febrero de 2007 a las 03.28 horas y 0 segundos (UTC)
Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	El satélite alcanzó una altitud de eliminación de 252 kilómetros por encima de la órbita geoestacionaria y todos los sistemas satelitales fueron desconectados. Las operaciones para agotar el combustible se ejecutaron con normalidad. Las operaciones para descargar las baterías se ejecutaron con normalidad.
Ubicación en la órbita geoestacionaria	128 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.

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1995-044A
Nombre del objeto espacial	N-STARa
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/299
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	29 de agosto de 1995 a las 06.41 horas 0 segundos (UTC); Centro Espacial de Kurú (Guayana Francesa)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436 minutos
Inclinación	0,04 grados
Apogeo	35.799 kilómetros
Perigeo	35.776 kilómetros
Función general del objeto espacial	Telecomunicaciones nacionales
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	21 de agosto de 2006 a las 09.00 horas 0 segundos (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 agosto de 2006 a las 12.40 horas 0 segundos (UTC)
Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	21 de agosto de 2006 a las 09.00 horas 0 segundos (UTC)
Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	El satélite alcanzó una altitud de eliminación de 314 kilómetros por encima de la órbita geoestacionaria y todos los sistemas satelitales fueron desconectados. Las operaciones para agotar el combustible se ejecutaron con normalidad. Las operaciones para descargar las baterías se ejecutaron con normalidad.
Ubicación en la órbita geoestacionaria	132 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	Cohete Ariane, vuelo 77 (Ariane-44P)
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Arianespace.

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1996-007A
Nombre del objeto espacial	N-STARb
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/308
Otros Estados de lanzamiento	Francia y Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	5 de febrero de 1996 a las 07.19 horas 0 segundos (UTC) Centro Espacial de Kurú (Guayana Francesa)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436 minutos
Inclinación	0,05 grados
Apogeo	35.799 kilómetros
Perigeo	35.774 kilómetros
Función general del objeto espacial	Telecomunicaciones nacionales
Fecha de desintegración/reentrada/ retiro de órbita	24 de mayo de 2007 a las 04.00 horas 0 segundos (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	31 de mayo de 2007 a las 17.10 horas 0 segundos (UTC)
Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	24 de mayo de 2007 a las 04.00 horas 0 segundos (UTC)
Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	El satélite alcanzó una altitud de eliminación de 272 kilómetros por encima de la órbita geoestacionaria y todos los sistemas satelitales fueron desconectados. Las operaciones para agotar el combustible se ejecutaron con normalidad. Las operaciones para descargar las baterías se ejecutaron con normalidad.
Ubicación en la órbita geoestacionaria	136 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	Cohete Ariane, vuelo 83 (Ariane-44P)
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Arianespace.

Superbird-C

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1997-036A
Nombre del objeto espacial	Superbird-C
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/337
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	28 de julio de 1997 a las 01.15 horas 0 segundos (UTC); Estados Unidos (Florida, Cabo Cañaveral)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436,09 minutos
Inclinación	0,02655 grados
Apogeo	35.791,92 kilómetros
Perigeo	35.780,90 kilómetros
Función general del objeto espacial	Comunicaciones nacionales e internacionales
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	8 de noviembre de 2015 a las 23.00 horas 0 segundos (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	3 de diciembre de 2015 a las 09.36 horas 0 segundos (UTC)
Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	8 de noviembre de 2015 a las 23.00 horas 0 segundos (UTC)
Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	El satélite alcanzó una altitud de eliminación de 295 kilómetros por encima de la órbita geoestacionaria y todos los sistemas satelitales fueron desconectados. Las operaciones para agotar el combustible se ejecutaron con normalidad. Las operaciones para descargar las baterías se ejecutaron con normalidad.
Ubicación en la órbita geoestacionaria	158 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-5**Información proporcionada de conformidad con el Convenio sobre el Registro de Objetos Lanzados al Espacio Ultraterrestre**

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	1997-075A
Nombre del objeto espacial	JCSAT-5
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/337
Otros Estados de lanzamiento	Francia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	2 de diciembre de 1997 a las 22.52 horas 0 segundos (UTC); Guayana Francesa (Kurú)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436 minutos
Inclinación	0,013 grados
Apogeo	35.792 kilómetros
Perigeo	35.783 kilómetros
Función general del objeto espacial	Comunicaciones nacionales e internacionales
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	6 de julio de 2017 a las 00.00 horas 0 segundos (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	19 de julio de 2017 a las 04.09 horas 0 segundos (UTC)
Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	6 de julio de 2017 a las 00.00 horas 0 segundos (UTC)
Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	El satélite alcanzó una altitud de eliminación de 370 kilómetros por encima de la órbita geoestacionaria y todos los sistemas satelitales fueron desconectados. Las operaciones para agotar el combustible se ejecutaron con normalidad. Las operaciones para descargar las baterías se ejecutaron con normalidad.
Ubicación en la órbita geoestacionaria	150 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	Ariane 44P
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Arianespace.

Superbird-B2

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2000-012A
Nombre del objeto espacial	Superbird-B2
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/407
Otros Estados de lanzamiento	Francia
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	18 de febrero de 2000 a las 01.04 horas 0 segundos (UTC); Centro Espacial de la Guayana (Kurú, Guayana Francesa)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436 minutos
Inclinación	0,026 grados
Apogeo	35.788 kilómetros
Perigeo	35.779 kilómetros
Función general del objeto espacial	Comunicaciones nacionales e internacionales
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	1 de junio de 2018 a las 07.00 horas 0 segundos (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 2018 a las 11.54 horas 0 segundos (UTC)
Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	1 de junio de 2018 a las 07.00 horas 0 segundos (UTC)
Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	El satélite alcanzó una altitud de eliminación de 345 kilómetros por encima de la órbita geoestacionaria y todos los sistemas satelitales fueron desconectados. Las operaciones para agotar el combustible se ejecutaron con normalidad. Las operaciones para descargar las baterías se ejecutaron con normalidad.
Ubicación en la órbita geoestacionaria	162 grados este
Propietario o encargado de la explotación del objeto espacial	SKY Perfect JSAT Corporation
Vehículo de lanzamiento	Ariane 4
Información suplementaria	La entidad responsable del lanzamiento es Arianespace.

Superbird-A2

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

Designación internacional del Comité de Investigaciones Espaciales	2004-011A
Nombre del objeto espacial	Superbird-A2
Estado de registro	Japón
Documento de registro	ST/SG/SER.E/471
Otros Estados de lanzamiento	Estados Unidos
Fecha y territorio o lugar de lanzamiento	16 de abril de 2004 a las 00.45 horas 0 segundos (UTC); Estación de la Fuerza Aérea de Cabo Cañaveral (Estados Unidos)
Parámetros orbitales básicos	
Período nodal	1.436 minutos
Inclinación	0,033 grados
Apogeo	35.800 kilómetros
Perigeo	35.779 kilómetros
Función general del objeto espacial	Telecomunicaciones domésticas Telecomunicaciones nacionales
Fecha de desintegración/reentrada/retiro de órbita	25 de marzo de 2005 a las 16.00 horas 0 segundos (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	12 de abril de 2005 a las 08.16 horas 0 segundos (UTC)
Fecha en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	25 de marzo de 2005 a las 16.00 horas 0 segundos (UTC)
Condiciones físicas en el momento en que se trasladó el objeto espacial a una órbita de eliminación	El satélite alcanzó una altitud de eliminación de 218 kilómetros por encima de la órbita geoestacionaria y todos los sistemas satelitales fueron desconectados. Las operaciones para agotar el combustible se ejecutaron con normalidad. Las operaciones para descargar las baterías se ejecutaron con normalidad.
Ubicación en la órbita geoestacionaria	158 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 International Launch Services.