



Секретариат

Distr.: General
31 July 2025
Russian
Original: English

**Информация, представляемая в соответствии
с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых
в космическое пространство**

**Вербальная нота Постоянного представительства Японии
при Организации Объединенных Наций (Вена) от 8 января
2025 года на имя Генерального секретаря**

Постоянное представительство Японии при Организации Объединенных Наций (Вена) в соответствии со статьей IV Конвенции о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство (резолюция [3235 \(XXIX\)](#) Генеральной Ассамблеи, приложение), имеет честь препроводить информацию о новых и ранее зарегистрированных космических объектах (см. приложения I и II)¹.

¹ Данные о космических объектах, указанных в приложениях, были внесены в Реестр объектов, запускаемых в космическое пространство, 24 января 2025 года.



Приложение I

Регистрационные данные о космических объектах, запущенных Японией*

SpaceTuna1

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067UP
Название космического объекта	SpaceTuna1
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты Америки
Дата и территория или место запуска	2 декабря 2022 года UTC; Международная космическая станция (МКС)
Основные параметры орбиты	
Период обращения	90 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	420 км
Перигей	420 км
Общее назначение космического объекта	Измерение основных отражательных характеристик листов из световозвращающего материала, установленных на спутнике, посредством их облучения лазером с Земли. Отслеживание орбиты наземными телескопами посредством наблюдения за пульсирующими голубым светом светодиодами, установленными на борту спутника.
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	13 мая 2023 года UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Университет Киндай
Сайт	https://www.kindai.ac.jp/news-pr/news-release/2022/04/035643.html
Прочая информация	Космический объект был запущен 7 ноября 2022 года UTC на ракете Antares и доставлен на МКС грузовым кораблем NG-18 Cygnus.

* Информация была представлена по форме, разработанной в соответствии с резолюцией 62/101 Генеральной Ассамблеи, и переформатирована Секретариатом.

Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения.

По оценкам, космический аппарат вошел в атмосферу и был утерян 13 мая 2023 года UTC.

HSKSAT

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067UZ
Название космического объекта	HSKSAT
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	6 января 2023 года, 09:32 UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,43 мин.
Наклонение	51,64 град.
Апогей	415 км
Перигей	416 км
Общее назначение космического объекта	Съемка поверхности Земли потребительской камерой для наблюдений Земли (разрешение: 10 м) и демонстрация технологии высокоскоростной передачи данных (32-позиционная амплитудно-фазовая модуляция: 200 кбит/сек.) на наземную станцию с помощью аппаратуры связи диапазона S. Проверка функций и работы бортового оборудования спутника на орбите и системы управления ориентацией наноспутника по трем осям. Предоставление изображений и данных о поверхности Земли широкой общественности.

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Narada Seiki Co., Ltd.
Сайт	https://prtimes.jp/main/html/rd/p/000000017.000074539.html
Средство выведения	CRS-26
Прочая информация	HSKSAT был запущен 26 ноября 2022 года UTC на ракете компании SpaceX (CRS-26) и доставлен на МКС кораблем Cargo Dragon (C211).

Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения.

QPS-SAR-6 AMATERU-III

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2023-084V
Название космического объекта	QPS-SAR-6 AMATERU-III
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	12 июня 2023 UTC; Соединенные Штаты
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95,14 мин.
Наклонение	97,51 град.
Апогей	534 км
Перигей	516 км
Общее назначение космического объекта	Наблюдение Земли с помощью радиолокатора с синтезированной апертурой (РСА)

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	iQPS Inc.
Сайт	https://i-qps.net/
Средство выведения	Falcon 9
Прочая информация	Запущен компанией SpaceX 12 июня 2023 года.

SLIM (“умный” посадочный модуль для исследования Луны)

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2023-137D
Название космического объекта	SLIM (“умный” посадочный модуль для исследования Луны)
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	6 сентября 2023 года, 23:42:11 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония

Основные параметры орбиты

Период обращения	2 179 мин.
Наклонение	31 град.
Апогей	98 020 км
Перигей	575 км
Общее назначение космического объекта	SLIM предназначен для демонстрации на Луне методов точной посадки, разработанных в ходе научных исследований.

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА)
Сайт	https://global.jaxa.jp/projects/sas/slim/index.html
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 47
Небесное тело	На Луне
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 7 сентября 2023 года

LEV-1 (Лунный экспедиционный аппарат 1)**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Национальное обозначение/регистрационный номер	2023-137D-A
Название космического объекта	LEV-1 (Лунный экспедиционный аппарат 1)
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	6 сентября 2023 года, 23:42:11 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	LEV-1 предназначен для демонстрации функций автономного мобильного исследования поверхности, не требующего передачи команд с Земли

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	28 февраля 2024 года UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Сайт	https://robotics.isas.jaxa.jp/lev/LEV_HAM_Club.html
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 47
Небесное тело	На Луне
Прочая информация	LEV-1 был прикреплен к аппарату SLIM, запущенному на ракете-носителе Н-ПА 6 сентября 2023 года. Он был доставлен на поверхность Луны аппаратом SLIM 19 января 2024 года в 15:19:49 UTC. LEV-1 был признан неработоспособным, поскольку после лунной ночи не удалось восстановить передачу данных.

LEV-2 (Лунный экспедиционный аппарат 2) «SORA-Q»

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Национальное обозначение/регистрационный номер	2023-137D-B
Название космического объекта	LEV-2 (Лунный экспедиционный аппарат 2) «SORA-Q»
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	6 сентября 2023 года, 23:42:11 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	LEV-2 оснащен двумя камерами и способен менять форму при передвижении по поверхности Луны.

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	19 января 2024 года UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Сайт	https://global.jaxa.jp/activity/pr/jaxas/no088/03.html
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 47
Небесное тело	На Луне
Прочая информация	LEV-2 был прикреплен к аппарату SLIM, запущенному на ракете-носителе Н-ПА 6 сентября 2023 года. Он был доставлен на Луну аппаратом SLIM и был введен в действие 19 января 2024 года в 15:19:49 UTC. 19 января 2024 года электропитание естественным образом прекратилось вследствие разрядки главного источника питания.

Кожух LEV-2 (Кожух лунного экспедиционного аппарата 2)

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Национальное обозначение/регистрационный номер	2023-137D-C
Название космического объекта	Кожух LEV-2 (Кожух лунного экспедиционного аппарата 2)
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	6 сентября 2023 года, 23:42:11 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	Кожух удерживает LEV-2 до его отделения от аппарата SLIM.

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	19 января 2024 года, 15:19:49 UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 47
Небесное тело	На Луне
Прочая информация	Кожух LEV-2 был прикреплен к аппарату SLIM, запущенному на ракете-носителе Н-ПА 6 сентября 2023 года. Он был доставлен на Луну аппаратом SLIM и был введен в действие 19 января 2024 года в 15:19:49 UTC.

Разделитель LEV (Разделитель для лунных экспедиционных аппаратов)

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Национальное обозначение/ регистрационный номер	2023-137D-D
Название космического объекта	Разделитель LEV (Разделитель для лунных экспедиционных аппаратов)
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	6 сентября 2023 года, 23:42:11 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	-
Наклонение	-
Апогей	-
Перигей	-
Общее назначение космического объекта	Обеспечивает отстыковку LEV-1 и LEV-2.

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	19 января 2024 года, 15:19:49 UTC
--	-----------------------------------

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 47
Небесное тело	На Луне
Прочая информация	Разделитель LEV был прикреплен к аппарату SLIM, запущенному на ракете-носителе Н-ПА 6 сентября 2023 года. Он был доставлен на Луну аппаратом SLIM и был введен в действие 19 января 2024 года в 15:19:49 UTC.

XRISM (аппарат для рентгеновской визуализации и спектроскопии)

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2023-137A
Название космического объекта	XRISM (аппарат для рентгеновской визуализации и спектроскопии)
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	6 сентября 2023 года, 23:42:11 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96,20 мин.
Наклонение	30,99 град.
Апогей	578,66 км
Перигей	574,70 км
Общее назначение космического объекта	XRISM оснащен двумя модулями рентгеновских зеркал, парой приборов в фокальной плоскости, ПЗС-детектором рентгеновского излучения и рентгеновским микрокалориметром. Научные задачи аппарата заключаются в изучении процессов формирования крупномасштабной структуры скоплений галактик и их эволюции, истории возникновения и циркулирования элементов и процессов переноса и циркуляции энергии во Вселенной.

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 47

Сайт	https://xrism.isas.jaxa.jp/en/
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 6 сентября 2023 года

КОУОН

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2023-185C
Название космического объекта	КОУОН
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	1 декабря 2023 года, 18:19:00 UTC; база Космических сил «Ванденберг», Калифорния, Соединенные Штаты
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95,83 мин.
Наклонение	97,646 град.
Апогей	567 км
Перигей	552 км
Общее назначение космического объекта	КОУОН осуществляет наблюдения за транзиентными источниками, например гамма-всплесками, связанными с гравитационными волнами, с помощью рентгеновской камеры с широким полем обзора, определяет время транзиентного события и направление на него и немедленно направляет уведомления в наземные обсерватории по всему миру.

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Университет Канадзавы
Сайт	https://arc-sat.w3.kanazawa-u.ac.jp/en/
Средство выведения	Falcon-9, проект Korea 425
Прочая информация	Запускающая организация — SpaceX.

QPS-SAR-5 TSUKUYOMI-I

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2023-196A
Название космического объекта	QPS-SAR-5 TSUKUYOMI-I
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Новая Зеландия
Дата и территория или место запуска	15 декабря 2023 года UTC; Новая Зеландия
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96,2 мин.
Наклонение	42,0 град.
Апогей	589 км
Перигей	580 км
Общее назначение космического объекта	Наблюдение Земли с помощью PCA

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	iQPS Inc.
Сайт	https://i-qps.net/
Средство выведения	Electron
Прочая информация	Запущен компанией Rocket Lab 15 декабря 2023 года

Clark sat-1

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067WE
Название космического объекта	Clark sat-1
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	18 декабря 2023 года, 10:15:20 UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,75 мин.
Наклонение	51,64 град.

Апогей	413 км
Перигей	406 км
Общее назначение космического объекта	Clark sat-1 — образовательный спутник, выполняющий следующие функции: получение команд и передача телеметрической информации; съемка и передача изображений; передача голосовых сообщений и изображений, записанных перед запуском.
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	15 апреля 2024 года, 20:30:00 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	SOSHI Educational Group
Сайт	https://sp.clark.ed.jp/en/
Средство выведения	Falcon 9
Прочая информация	Запущен 10 ноября 2023 года UTC на ракете Falcon 9 и доставлен на МКС кораблем Cargo Dragon. Выведен с МКС в космическое пространство 18 декабря 2023 года UTC.

BEAK

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067WD
Название космического объекта	BEAK
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	18 декабря 2023 года, 08:35:14 UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,8 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	421,5 км
Перигей	416,1 км
Общее назначение космического объекта	Экспериментальный технический спутник, предназначенный для выполнения орбитальных маневров за счет аэродинамического сопротивления разворачиваемой мембранной аэрооболочки; разворачивания аэрооболочки на каркасе, выполненном из сплава с памятью формы; оценки наноразмерной

	электротермической двигательной установки, работающей на воде; операций с использованием системы «Иридиум»/GPS.
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	29 июня 2024 года, 01:35:11 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Токийский университет
Прочая информация	Запущен 10 ноября 2023 года UTC на ракете-носителе Falcon 9 и доставлен на МКС космическим кораблем снабжения Dragon компании SpaceX в рамках миссии CRS-29. Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения.

DRUMS TARGET-2

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-102N
Название космического объекта	DRUMS TARGET-2
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	9 ноября 2021 года, 00:55:16 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95,67 мин.
Наклонение	97,5 град.
Апогей	574 км
Перигей	528 км
Общее назначение космического объекта	Объект был отстыкован от микроспутника DRUMS для демонстрации технологий сближения и захвата.

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Kawasaki Heavy Industries, Ltd. https://global.kawasaki.com/en/mobility/air/space/stratospheric_platform.html
--	--

Средство выведения	Epsilon 5
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА DRUMS TARGET-2 был отстыкован от микроспутника DRUMS 25 декабря 2023 года.

2024-010A

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2024-010A
Национальное обозначение/ регистрационный номер	2024-010A
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	12 января 2024 года UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	94 мин.
Наклонение	97,3 град.
Апогей	487 км
Перигей	463 км
Общее назначение космического объекта	Выполнение задач, поставленных правительством Японии

CE-SAT-IE

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2024-032A
Название космического объекта	CE-SAT-IE
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 февраля 2024 года, 00:22:55 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	98 мин.
Наклонение	98,2 град.
Апогей	685 км
Перигей	670 км

Общее назначение космического объекта	Демонстрационные испытания технических средств дистанционного зондирования Земли, новой системной шины и механизма управления параметрами орбиты.
---------------------------------------	---

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Canon Electronics Inc.
Сайт	https://en.canon-elec.co.jp/space/
Средство выведения	Ракета-носитель H3 (H3TF2 — испытательный запуск № 2)
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

TIRSAT

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2024-032C
Название космического объекта	TIRSAT
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 февраля 2024 года, 00:22:55 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	98,1 мин.
Наклонение	98,11 град.
Апогей	671 км
Перигей	665 км
Общее назначение космического объекта	Наблюдение Земли и передача данных с промежуточным хранением

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Владелец: Министерство экономики, торговли и промышленности Японии Оператор: Seiren Co. Ltd., ArkEdge Space Inc.
Сайт	https://arkedgespace.com/en/news/2024-02-06_tirsat
Средство выведения	Ракета-носитель H3 (H3TF2 — испытательный запуск № 2)
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

ADRAS-J

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2024-034A
Название космического объекта	ADRAS-J
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Новая Зеландия
Дата и территория или место запуска	18 февраля 2024 года, 14:52:16,6 UTC; Махия, Новая Зеландия
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95,96 мин.
Наклонение	98,20 град.
Апогей	598 км
Перигей	533 км
Общее назначение космического объекта	Перед ADRAS-J стоят следующие задачи: сближение с верхней ступенью японской ракеты; демонстрация операций в непосредственной близости от объекта; съемка и передача данных наблюдений, предназначенных для изучения состояния засоренности космического пространства

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Astroscale Japan Inc.
Сайт	https://astroscale.com/missions/adras-j/ ; www.kenkai.jaxa.jp/eng/crd2/index.html
Средство выведения	Ракета Electron компании Rocket Lab
Прочая информация	Космический аппарат ADRAS-J был отобран ДЖАКСА для реализации первого этапа демонстрационного проекта по удалению мусора на коммерческой основе (CRD2) — одной из первых в мире демонстраций технологии удаления с орбиты крупногабаритных фрагментов мусора.

StriX-3**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2024-047A
Название космического объекта	StriX-3
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Новая Зеландия и Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	12 марта 2024 года, 15:03:32 UTC; полуостров Махия, Новая Зеландия
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96 мин.
Наклонение	97,66 град.
Апогей	561 км
Перигей	561 км
Общее назначение космического объекта	StriX-3 — четвертый спутник с PCA, сконструированный компанией Synspective Inc. для предоставления коммерческих услуг съемки с PCA (дистанционного зондирования), включая функции загрузки и скачивания и получение четких изображений

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Владелец: Synspective, Inc. Оператор: Synspective Japan, Inc.
Сайт	http://synspective.com/
Средство выведения	Electron (запуск № 45)
Прочая информация	Запущен компанией Rocket Lab 12 марта 2024 года

QPS-SAR-7 TSUKUYOMI-II**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2024-066F
Название космического объекта	QPS-SAR-7 TSUKUYOMI-II
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты

Дата и территория или место запуска	7 апреля 2024 года, 23:16:00 UTC; Соединенные Штаты
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96,6 мин.
Наклонение	45,6 град.
Апогей	603 км
Перигей	592 км
Общее назначение космического объекта	Наблюдение Земли с помощью РСА
Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство	
Владелец или оператор космического объекта	iQPS Inc.
Сайт	https://i-qps.net/
Средство выведения	Falcon 9
Прочая информация	Запущен на ракете компании SpaceX 7 апреля 2024 года.

KASHIWA

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067WH
Название космического объекта	KASHIWA
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	10 апреля 2024 года, 22:35 UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,73 мин.
Наклонение	51,6416 град.
Апогей	410 км
Перигей	407 км
Общее назначение космического объекта	Съемка: две бортовые камеры будут производить дневную и ночную съемку МКС, поверхности суши и океанов. Система автоматической пакетной передачи данных (APRS): передача запросов APRS со спутника на определенную любительскую

станцию, оснащенную системой APRS, и хранение ответных сообщений.

миссия «Геомагнитная музыка» (MoG): передача аналоговых частотно-модулированных звуковых сигналов в ультравысокочастотном диапазоне, генерируемых геомагнитным датчиком

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Технологический институт префектуры Тиба
Сайт	https://sites.google.com/view/gardens-02/english_ver/home?authuser=0
Средство выведения	Falcon 9
Прочая информация	Запущен 22 марта 2024 года UTC на ракете Falcon 9 и доставлен на МКС кораблем Cargo Dragon. Выведен в космос с МКС 10 апреля 2024 года UTC. Место выведения — устройство для вывода малых спутников на орбиту (J-SSOD) в составе японского экспериментального модуля (JEM)

CURTIS

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067WG
Название космического объекта	CURTIS
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	11 апреля 2024 года, 09:05:12,363 UTC МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,48 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	398 км
Перигей	394 км
Общее назначение космического объекта	CURTIS представляет собой кубсат класса 3U. Он выполняет четыре задачи. Первая задача — измерение теплопроводности внутри аппарата. Вторая — съемка Земли. Третья задача — демонстрационные испытания системной шины, интегрированной на плате с интегральной схемой с высокой плотностью упаковки. Четвертая

задача — демонстрационные испытания спутника класса 3U на орбите.

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Panasonic Holdings Corporation
Сайт	https://news.panasonic.com/jp/press/jn240412-3
Средство выведения	Falcon 9
Прочая информация	CURTIS был запущен 22 марта 2024 года UTC на ракете Falcon 9 и доставлен на МКС кораблем Cargo Dragon.

MicroOrbiter-1

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067WF
Название космического объекта	MicroOrbiter-1
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	11 апреля 2024 UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	90 мин.
Наклонение	51,6347 град.
Апогей	390,969 км
Перигей	386,547 км
Общее назначение космического объекта	Спутник получает модулированные данные LoRa от наземных конечных устройств с датчиками в частотных диапазонах 920 МГц или 400 МГц и передает данные на наземную базовую станцию.

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Micro Orbiter Inc.
Сайт	www.MicroOrbiter.com
Средство выведения	Falcon 9
Прочая информация	Спутник был запущен 21 марта 2024 года на ракете Falcon 9 и доставлен на МКС кораблем Cargo Dragon. Спутник был выведен в космос с МКС 11 апреля 2024 года.

**ALOS-4 (усовершенствованный спутник наблюдения суши)
“DAICHI-4”**

**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации
объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2024-123A
Название космического объекта	ALOS-4 (усовершенствованный спутник наблюдения суши) «DAICHI-4»
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	1 июля 2024 года, 03:06:42 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	97 мин.
Наклонение	97,9 град.
Апогей	627,0 км
Перигей	606,9 км
Общее назначение космического объекта	Спутник ALOS-4 предназначен для наблюдений за поверхностью Земли с помощью бортового радиолокатора L-диапазона с синтезированной апертурой и фазированной антенной решеткой (PALSAR-3).

**Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре
объектов, запускаемых в космическое пространство**

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Сайт	https://global.jaxa.jp/projects/sat/alos3/
Средство выведения	Ракета-носитель H3, пуск № 3
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 1 июля 2024 года

Верхняя ступень ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 47

**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации
объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2023-137E
Название космического объекта	Верхняя ступень ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 47

Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	6 сентября 2023 года, 23:42:11 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	2 139 мин.
Наклонение	30,61 град.
Апогей	96 694 км
Перигей	517 км
Общее назначение космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА (пуск № 47) вывела на околоземную орбиту два аппарата. Это космический рентгеновский телескоп XRISM и экспериментальный лунный посадочный модуль SLIM.

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Kawasaki Heavy Industries, Ltd.
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 47
Прочая информация	Запускающая организация — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

Адаптер нижнего головного обтекателя ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 47

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2023-137C
Название космического объекта	Адаптер нижнего головного обтекателя ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 47
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	6 сентября 2023 года, 23:42:11 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96 мин.
Наклонение	31,0 град.
Апогей	580 км
Перигей	574 км
Общее назначение космического объекта	Часть нижнего головного обтекателя ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 47

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 47
Прочая информация	Запускающая организация — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

Полуцилиндр № 1 нижнего головного обтекателя ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 47

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2023-137F
Название космического объекта	Полуцилиндр № 1 нижнего головного обтекателя ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 47
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	6 сентября 2023 года, 23:42:11 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96 мин.
Наклонение	31,0 град.
Апогей	580 км
Перигей	574 км
Общее назначение космического объекта	Часть нижнего головного обтекателя ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 47

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 47
Прочая информация	Запускающая организация — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

Полуцилиндр № 2 нижнего головного обтекателя ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 47

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2023-137G
Название космического объекта	Полуцилиндр № 2 нижнего головного обтекателя ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 47
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	6 сентября 2023 года, 23:42:11 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96 мин.
Наклонение	31,0 град.
Апогей	580 км
Перигей	574 км
Общее назначение космического объекта	Часть нижнего головного обтекателя ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 47

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 47
Прочая информация	Запускающая организация — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.

Ракета-носитель НЗ, пуск № 2, корпус ракеты (вторая ступень)

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	-
Название космического объекта	Ракета-носитель НЗ, пуск № 2, корпус ракеты (вторая ступень)
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 февраля 2024 года, 00:22:55 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония

Основные параметры орбиты

Период обращения	98,3 мин.
Наклонение	98,1150 град.
Апогей	684,892 км
Перигей	670,802 км
Общее назначение космического объекта	Данный космический объект относится к отработавшему корпусу ракеты-носителя НЗ, пуск № 2. Это вторая ступень ракеты-носителя.
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	17 февраля 2024 года, 02:09:19 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель НЗ, пуск № 2
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА Основные параметры орбиты приведены на момент отделения полезной нагрузки. В отношении корпуса ракеты (второй ступени) были приняты следующие меры: установлен предохранительный клапан на случай повышения внутреннего давления и предусмотрено контролируемое возвращение в атмосферу после одного оборота на орбите.

Верхняя ступень ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 48**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2024-010В
Название космического объекта	Верхняя ступень ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 48
Государство регистрации	Япония
Национальное обозначение/регистрационный номер	2024-010В
Дата и территория или место запуска	12 января 2024 года UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония

Основные параметры орбиты	
Период обращения	94 мин.
Наклонение	97,3 град.
Апогей	487 км
Перигей	463 км
Общее назначение космического объекта	Космический объект представляет собой отработавшую верхнюю ступень ракеты-носителя Н-ПА F48.

Ракета-носитель НЗ, пуск № 3, корпус ракеты (вторая ступень)

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	-
Название космического объекта	Ракета-носитель НЗ, пуск № 3, корпус ракеты (вторая ступень)
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	1 июля 2024 года, 03:06:42 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	97,0 мин.
Наклонение	97,8668 град.
Апогей	624,856 км
Перигей	607,416 км
Общее назначение космического объекта	Данный космический объект относится к отработавшему корпусу ракеты-носителя НЗ, пуск № 3. Это вторая ступень ракеты-носителя.
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	1 июля 2024 года, 04:52:15 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель НЗ, пуск № 3
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА. Основные параметры орбиты приведены на момент отделения полезной нагрузки.

В отношении корпуса ракеты (второй ступени) были приняты следующие меры: установлен предохранительный клапан на случай повышения внутреннего давления и предусмотрено контролируемое возвращение в атмосферу после одного оборота на орбите.

Приложение II

Дополнительная информация о космических объектах, ранее зарегистрированных Японией*

ELSA-D Client

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Национальное обозначение/регистрационный номер	2021-022N-A
Название космического объекта	ELSA-D Client
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/1073
Другие запускающие государства	Казахстан и Российская Федерация
Дата и территория или место запуска	22 марта 2021 года, 06:07:12,83 UTC; Тюратам (космодром Байконур), Казахстан
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95,64 мин.
Наклонение	97,55 град.
Апогей	557 км
Перигей	530 км
Общее назначение космического объекта	Программа ELSA («Услуги Astroscale при окончании срока эксплуатации») предусматривает оказание операторам спутников услуг по снятию космических аппаратов с орбиты. ELSA-d (демонстрационная миссия) — первая миссия для демонстрации базовых технологий, необходимых для стыковки с космическим мусором и его удаления. ELSA-d состоит из двух космических аппаратов: обслуживающего спутника (массой приблизительно 175 кг) и спутника-цели (массой приблизительно 17 кг), состыкованных друг с другом. Обслуживающий спутник разработан для безопасного удаления объектов космического мусора с орбиты и оснащен средствами сближения и механизмом магнитного захвата. Спутник-цель представляет собой макет объекта космического мусора, снабженный ферромагнитной пластиной для обеспечения стыковки. Настоящим регистрируется спутник-цель, который был

* Информация была представлена по форме, разработанной в соответствии с [резолюцией 62/101](#) Генеральной Ассамблеи, и переформатирована Секретариатом.

впервые отстыкован от обслуживающего спутника на короткий период времени 25 августа 2021 года.

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	23 июня 2022 года, 13:50:22 UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Связь с космическим объектом прекращена из-за разрядки его батареи. В отсутствие топлива объект находится в процессе естественного схода с орбиты.

Владелец или оператор космического объекта	Astroscale Japan Inc.
--	-----------------------

Сайт	https://astroscale.com/elsa-d/
------	---

Средство выведения	Ракета-носитель «Союз-2.1а» с разгонным блоком «Фрегат» (запуск спутника CAS500-1 наряду с малыми спутниками и кубсатами)
--------------------	---

Дополнительная информация	В графе «Основные параметры орбиты» указано положение на момент отделения от обслуживающего спутника ELSA-d. Начальные параметры при запуске: период обращения — 95,58 мин., наклонение — 97,56 град., апогей — 559 км, перигей — 534 км. Для обслуживающего спутника ELSA-d и спутника-цели ELSA-d в соответствии с Законом Соединенного Королевства Великобритании и Северной Ирландии 1986 года о космическом пространстве выпущены отдельные лицензии на выполнение полетных операций; согласно положениям Закона, управление обоими аппаратами производится из Соединенного Королевства. Группа по вопросам эксплуатации спутника-цели ELSA-d прекратила слежение за объектом 15 декабря 2022 года в 00:00:00 UTC, поскольку связь с ним была потеряна еще 23 июня 2022 года.
---------------------------	---

KITSUNE

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067TK
Название космического объекта	KITSUNE

Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/1073
Дата и территория или место запуска	24 марта 2022 года, 11:50 UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	87,8 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	195 км
Перигей	192 км
Общее назначение космического объекта	1. Наблюдение Земли и получение цветных изображений с разрешением 5 метров 2. Измерения полного электронного содержания ионосферы 3. Промежуточное накопление и передача данных с удаленных датчиков от наземных терминалов на наземную станцию 4. Демонстрационные испытания системы связи С-диапазона
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	24 марта 2023 года, 16:59 UTC
Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство	
Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	24 марта 2023 года, 07:40 UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	KITSUNE вошел в атмосферу и полностью сгорел.
Владелец или оператор космического объекта	Технологический институт Кюсю, Япония
Сайт	https://kitsat.net/kitsune/
Прочая информация	Запущен 20 февраля 2022 года на ракете Antares и доставлен на МКС кораблем Cygnus NG-17. Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения.

AOBA VELOX-IV**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2019-003J
Название космического объекта	AOBA VELOX-IV
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/1073
Дата и территория или место запуска	18 января 2019 года, 00:50:20 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	87,7 мин.
Наклонение	97,0 град.
Апогей	167 км
Перигей	153 км
Общее назначение космического объекта	Основная цель миссии — демонстрация технологии съемки свечения Земли с низкой околоземной орбиты с использованием высокочувствительной камеры и импульсного плазменного двигателя малой тяги с расчетом на дальнейшие наблюдения за свечением лунного горизонта в ходе будущей лунной миссии.
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	24 марта 2023 года, 02:53 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	10 марта 2023 года, 11:04 UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	AOBA VELOX-IV вошел в атмосферу и полностью сгорел.
Владелец или оператор космического объекта	Технологический институт Кюсю, Япония
Сайт	https://kitsat.net/av4/
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 4 (Epsilon-4)
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

RAISE-2 (спутник Rapid-2 для демонстрационных испытаний инновационного оборудования)

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-102C
Название космического объекта	RAISE-2 (спутник Rapid-2 для демонстрационных испытаний инновационного оборудования)
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/1073
Дата и территория или место запуска	9 ноября 2021 года, 00:55:16 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96,0 мин.
Наклонение	97,6 град.
Апогей	561,7 км
Перигей	561,7 км
Общее назначение космического объекта	RAISE-2 — спутник для демонстрации технологий, оснащенный шестью экспериментальными компонентами, которые были предоставлены частными компаниями, одним университетом и одним исследовательским учреждением. Цель демонстрационных испытаний — получение различных данных нового типа в космическом пространстве.

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	7 апреля 2023 года, 00:41:17 UTC
Владелец или оператор космического объекта	Владелец: ДЖАКСА Оператор: Mitsubishi Electric Corporation (MELCO)
Сайт	www.kenkai.jaxa.jp/kakushin/kakushin02.html
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 5 (Epsilon-5)
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

Двадцать первый научный космический аппарат ASTRO-F «Akari» (инфракрасный астрономический спутник)

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2006-005A
Название космического объекта	двадцать первый научный космический аппарат ASTRO-F «Akari» (инфракрасный астрономический спутник)
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/644
Дата и территория или место запуска	21 февраля 2006 года, 21:28 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96,1 мин.
Наклонение	98,3 град.
Апогей	696,1 км
Перигей	448,8 км
Общее назначение космического объекта	Астрономическое наблюдение всей небесной сферы в инфракрасной области спектра. Научные цели предусматривают исследование образования и эволюции галактик и процессов образования звезд и планетарных систем.
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	11 апреля 2023 года, 04:44 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	24 ноября 2011 года, 08:23 UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	ракета-носитель M-V (M-V-8)
Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 24 ноября 2011 года Запускающая организация — ДЖАКСА ASTRO-F вошел в атмосферу и разрушился 11 апреля 2023 года.

ALE-2**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2019-084A
Название космического объекта	ALE-2
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/1011
Другие запускающие государства	Новая Зеландия и Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	6 декабря 2019 года, 08:18:21 UTC; стартовый комплекс 1, космодром «Рокэт Лэб», Новая Зеландия
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,69 мин.
Наклонение	97,1 град.
Апогей	415 км
Перигей	398 км
Общее назначение космического объекта	Создание искусственного метеорного потока: ALE-2 оснащен механизмом для управляемого раздельного выброса 400 частиц, которые при вхождении в атмосферу становятся искусственными метеорами. Подробная информация о запуске была представлена на тридцать шестом совещании Рабочей группы 4 Межагентского координационного комитета по космическому мусору.
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	19 апреля 2023 года, 07:05:00 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	4 апреля 2023 года, 19:41:00 UTC
Владелец или оператор космического объекта	ALE Co., Ltd.
Сайт	http://star-ale.com/en/?ja
Средство выведения	Ракета-носитель Electron, пуск № 10

Прочая информация	Запущен компанией Rocket Lab Inc. 6 декабря 2019 года. ALE-2 был предназначен для создания в 2020 году первых в мире искусственных метеоров. ALE-2 вошел в атмосферу и разрушился 19 апреля 2023 года.
-------------------	--

Первый квазизенитный спутник Michibiki

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2010-045A
Название космического объекта	Первый квазизенитный спутник Michibiki
Государство регистрации	Япония
Национальное обозначение/ регистрационный номер	2010-045A
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/620
Дата и территория или место запуска	11 сентября 2010 года, 11:17:00 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	41 град.
Апогей	38 900 км
Перигей	32 600 км
Общее назначение космического объекта	Michibiki предназначен для развития, испытания и проверки спутниковых технологий позиционирования, навигации и временного обеспечения- на квазизенитной орбите.
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	14 сентября 2023 года, 05:20:19 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	15 сентября 2023 года, 03:38:41 UTC
Дата перевода космического объекта на орбиту увода	14 сентября 2023 года, 05:20:19 UTC

Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Орбита спутника проходит достаточно высоко над областью геостационарной орбиты (ГСО) и в течение 100 лет не будет пересекаться с областью ГСО. Запас энергии спутника сведен к минимуму. По окончании полета были произведены стравливание остатков топлива и пассивация батарей.
Изменение режима надзора за космическим объектом	
Дата изменения в режиме надзора	28 февраля 2017 года UTC
Новый владелец или оператор	Владелец: Аппарат правительства Японии Оператор: Quasi-Zenith Satellite System Service, Inc.
Владелец или оператор космического объекта	Японское агентство аэрокосмических исследований
Сайт	https://qzss.go.jp/en/
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 18 (Н-ПА, 18F)
Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 13 декабря 2010 года. Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

OMOTENASHI (аппарат нанокласса для полужесткой посадки на Луну с целью демонстрации передовых технологий ее исследования)

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	-
Название космического объекта	OMOTENASHI (аппарат нанокласса для полужесткой посадки на Луну с целью демонстрации передовых технологий ее исследования)
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/1132
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	16 ноября 2022 года, 06:47:00 UTC; Космический центр им. Кеннеди Национального управления по аэронавтике и исследованию космического пространства (НАСА), Соединенные Штаты

Основные параметры орбиты

Период обращения	14 400 мин.
Наклонение	30 град.
Апогей	377 400 км
Перигей	530 км
Общее назначение космического объекта	ОМОТЕНАШИ был предназначен для демонстрации технологии посадки кубсата на поверхность Луны. Поскольку первоначальный план посадки на поверхность Луны потерпел неудачу, демонстрация технологий производится на гелиоцентрической орбите. Аппарат оснащен ракетным двигателем и посадочным модулем. Изначально планировалось использовать ракетный двигатель для погашения скорости посадочного модуля при приближении к Луне. План был изменен: теперь проводится эксперимент с запуском ракетного двигателя на орбите.

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**Изменение статуса операций**

Дата прекращения функционирования космического объекта	25 сентября 2023 года UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель Space Launch System (SLS)
Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 16 ноября 2022 года, когда космический аппарат отделился от SLS. Запускающая организация — НАСА. Аппарат не смог выполнить ориентацию на Солнце в автономном режиме, и его батарея разрядилась. После этого проводилась поисково-восстановительная операция, которая была прекращена в сентябре 2023 года.

ALE-1**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2019-003G
Название космического объекта	ALE-1

Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/902
Дата и территория или место запуска	18 января 2019 года, 00:50:20 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	94,53 мин.
Наклонение	97,3201 град.
Апогей	508,101 км
Перигей	479,497 км
Общее назначение космического объекта	Создание искусственного метеорного потока: ALE-1 оснащен механизмом для управляемого раздельного выброса 400 частиц, которые при вхождении в атмосферу становятся искусственными метеорами. Кроме того, ALE-1 снабжен механизмом спуска с орбиты, который предназначен для спуска аппарата с высоты выведения (500 км) до рабочей высоты (400 км), ниже Международной космической станции. По достижении рабочей высоты ALE-1 произведет отсоединение механизма спуска. Подробная информация о запуске была представлена на тридцать шестом совещании Рабочей группы 4 Межагентского координационного комитета по космическому мусору.
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	4 октября 2023 года, 02:22:00 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	ALE Co., Ltd.
Сайт	http://star-ale.com/en/?ja
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 4 (Epsilon-4)
Прочая информация	Аппарат запущен ДЖАКСА. Запланирован следующий график применения механизма спуска с орбиты и первоначального выброса частиц: механизм спуска: апрель 2019 года — февраль 2020 года (запуск, спуск на эксплуатационную высоту, отсоединение) выброс частиц: март–июль 2020 года (выбросы частиц будут производиться в привязке к конкретным явлениям).

Аппарат вошел в атмосферу 4 октября 2023 года и прекратил существование.

JCSAT-16

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2016-050A
Название космического объекта	JCSAT-16
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/812
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	14 августа 2016 года, 05:26 UTC; мыс Канаверал, Флорида, Соединенные Штаты Америки
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 440 мин.
Наклонение	0,013 град.
Апогей	35 802 км
Перигей	35 783 км
Общее назначение космического объекта	Спутниковая связь

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Положение на геостационарной орбите	144 град. в. д.
Изменение положения на орбите	
29 июня 2023 года	с 93 град. в. д. на 136 град. в. д.
24 октября 2023 года	с 136 град. в. д. на 144 град. в. д.
Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
Средство выведения	Falcon 9
Прочая информация	Запускающая организация — Space Exploration Technologies Corporation

StriX-α**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2020-098A
Название космического объекта	StriX-α
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/1011
Другие запускающие государства	Новая Зеландия и Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	15 декабря 2020 года, 10:09:26 UTC; полуостров Махия, Новая Зеландия
Основные параметры орбиты	
Период обращения	94,70 мин.
Наклонение	97,38 град.
Апогей	513 км
Перигей	495 км
Общее назначение космического объекта	StriX-α — первый спутник с PCA, сконструированный компанией Synspective Inc. для испытания собственной технологии съемки с PCA (дистанционного зондирования), в том числе для проверки функционирования связи «Земля-спутник» и «спутник-Земля» и уровня сигнала антенны.
Дата возвращения в атмосферу	27 октября 2023 года, 15:25:36 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Synspective, Inc.
Сайт	https://synspective.com/
Средство выведения	Ракета Electron (запуск № 17)
Прочая информация	Запущен компанией Rocket Lab 15 декабря 2020 года.

NEXUS

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2019-003F
Название космического объекта	NEXUS
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/966
Дата и территория или место запуска	18 января 2019 года, 00:50:20 UTC; космический центр «Утиноура», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	93,5 мин.
Наклонение	97,3 град.
Апогей	508,5 км
Перигей	488,5 км
Общее назначение космического объекта	NEXUS представляет собой любительский спутник в форме куба с ребром 10 см. Цель проекта — демонстрация применения передатчиков и линейного транспондера в условиях космической среды.
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	10 ноября 2023 года UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	8 ноября 2023 года UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Батареи были разряжены во избежание их разрушения.
Владелец или оператор космического объекта	Университет Нихон
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 4
Прочая информация	Аппарат запущен ДЖАКСА. NEXUS вошел в атмосферу и разрушился.

Негерметичная платформа НТВ9

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067RZ
Название космического объекта	Негерметичная платформа НТВ9
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/1011
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	20 мая 2020 года, 17:31 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,98 мин.
Наклонение	51,75 град.
Апогей	427,96 км
Перигей	412,98 км
Общее назначение космического объекта	Элемент оснащения корабля НТВ9, использовавшийся для транспортировки грузов на МКС в негерметичном отсеке.
Дата возвращения в атмосферу и разрушения	8 марта 2024 года, 19:29 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	11 марта 2021 года, 13:30 UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПВ, пуск № 9
Прочая информация	Негерметичная платформа была отстыкована от МКС 11 марта 2021 года в 13:30 UTC. Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 11 марта 2021 года Платформа не имела батареи; предполагалось, что ее сход с орбиты произойдет в течение 25 лет.

WNISAT-1**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2013-066H
Название космического объекта	WNISAT-1
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/735
Другие запускающие государства	Российская Федерация
Дата и территория или место запуска	21 ноября 2013 года, 07:10:10 UTC; пусковая база «Ясный», Оренбургская область, Российская Федерация

Основные параметры орбиты

Период обращения	99 мин.
Наклонение	97,7 град.
Апогей	849 км
Перигей	593 км
Общее назначение космического объекта	Мониторинг морского льда в арктических водах и в других зонах, мониторинг двуокиси углерода
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	25 марта 2024 года, 15:00:00 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Weathernews Inc.
Средство выведения	«Днепр»
Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 25 ноября 2013 года Запускающая организация — МКК «Космотрас».

EQUULEUS (космический аппарат класса 6U для достижения точки равновесия системы Земля-Луна)

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2022-156E
Название космического объекта	EQUULEUS (космический аппарат класса 6U для достижения точки равновесия системы Земля-Луна)
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/1132
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	16 ноября 2022 года, 06:47:00 UTC; Космический центр им. Кеннеди НАСА, Соединенные Штаты
Основные параметры орбиты	
Период обращения	14 400 мин.
Наклонение	30 град.
Апогей	377 400 км
Перигей	530 км
Общее назначение космического объекта	Космический аппарат EQUULEUS был разработан совместно ДЖАКСА и Токийским университетом для демонстрации технологий; его основное назначение — продемонстрировать методы управления траекторией, предполагающие использование динамики системы Солнце-Земля-Луна, с возможным выходом на либрационную орбиту в системе Земля-Луна. Он будет также производить научные наблюдения с помощью размещенного на борту комплекса приборов.

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	9 апреля 2024 года, 13:28:08 UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель SLS
Прочая информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 16 ноября 2022 года, когда космический аппарат отделился от SLS.

Запускающая организация — НАСА.

Операции были прекращены вследствие внезапной потери связи с EQUULEUS и сложности возвращения.

QPS-SAR-2 Izanami

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-006CA
Название космического объекта	QPS-SAR-2 Izanami
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/1011
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	24 января 2021 года, 15:00:00 UTC; Соединенные Штаты

Основные параметры орбиты

Период обращения	95,22 мин.
Наклонение	97,5 град.
Апогей	536 км
Перигей	522 км
Общее назначение космического объекта	Наблюдение Земли
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	11 апреля 2024 года, 14:26 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	11 апреля 2024 года, 12:50 UTC
Владелец или оператор космического объекта	Institute for Q-shu Pioneers of Space, Inc.
Средство выведения	Falcon 9
Прочая информация	Запущен компанией SpaceX 24 января 2021 года.

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 33, корпус ракеты

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-015B
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 33, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/869
Дата и территория или место запуска	17 марта 2017 года UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95 мин.
Наклонение	97,4 град.
Апогей	514 км
Перигей	496 км
Общее назначение космического объекта	Космический объект представляет собой отработавшую часть корпуса ракеты-носителя Н-ПА F33.
Дата возвращения в атмосферу и разрушения	10 декабря 2023 года UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 33 (Н-ПА F33)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 38, корпус ракеты

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-021B
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 38, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/869

Дата и территория или место запуска	27 февраля 2018 года UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95 мин.
Наклонение	97,4 град.
Апогей	513 км
Перигей	498 км
Общее назначение космического объекта	Космический объект представляет собой отработавшую часть корпуса ракеты-носителя Н-ПА F38.
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	27 апреля 2024 года UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 38 (Н-ПА F38)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА Корпус ракеты Н-ПА F38 вошел в атмосферу и разрушился 27 апреля 2024 года.

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 39, корпус ракеты

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-052B
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 39, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/851
Дата и территория или место запуска	12 июня 2018 года UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95 мин.
Наклонение	97,4 град.
Апогей	516 км
Перигей	497 км

Общее назначение космического объекта	Космический объект представляет собой отработавшую часть корпуса ракеты-носителя Н-ПА F39.
---------------------------------------	--

Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	8 декабря 2023 года UTC
---	-------------------------

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Владелец или оператор космического объекта	Mitsubishi Heavy Industries, Ltd.
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 39 (Н-ПА F39)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА Корпус ракеты Н-ПА F39 вошел в атмосферу и разрушился 8 декабря 2023 года.

JCSAT-1

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1989-020A
Название космического объекта	JCSAT-1
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/224
Другие запускающие государства	Франция и Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	6 марта 1989 года, 11:29:00 UTC; космодром Куру, Французская Гвиана
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	0,017 град.
Апогей	35 796 км
Перигей	35 780 км
Общее назначение космического объекта	Национальная связь

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	21 августа 1998 года, 00:00:00 UTC

Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Спутник достиг орбиты увода, находящейся на 198 км выше геостационарной орбиты, и все его системы были отключены. Операции выработки топлива прошли в нормальном режиме. Операции по разрядке батареи прошли в нормальном режиме.
Положение на геостационарной орбите	150 град. в. д.
Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
Средство выведения	Ariane 29 (Ariane IV)
Прочая информация	Запускающая организация — Arianespace

JCSAT-2

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1990-001B
Название космического объекта	JCSAT-2
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/224
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	1 января 1990 года, 00:07:00 UTC; база военно-воздушных сил Соединенных Штатов Америки на мысе Канаверал
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	0,049 град.
Апогей	35 796 км
Перигей	35 778 км
Общее назначение космического объекта	Национальная связь

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	4 июля 2002 года, 00:00:00 UTC

Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Спутник достиг орбиты увода, находящейся на 236 км выше геостационарной орбиты, и все его системы были отключены. Операции выработки топлива прошли в нормальном режиме. Операции по разрядке батареи прошли в нормальном режиме.
Положение на геостационарной орбите	154 град. в. д.
Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
Средство выведения	TITAN II
Прочая информация	Запускающая организация — Martin Marietta

Superbird-B

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1992-010A
Название космического объекта	Superbird-B
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/252
Другие запускающие государства	Франция
Дата и территория или место запуска	26 февраля 1992 года, 23:58:00 UTC; космодром Куру, Французская Гвиана
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436 мин. 8,7 сек.
Наклонение	0,0416574 град.
Апогей	35 806,8028 км
Перигей	35 768,2650 км
Общее назначение космического объекта	Национальная связь
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	24 июля 2001 года, 05:14:00 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	26 июля 2001 года, 23:54:00 UTC
Дата перевода космического объекта на орбиту увода	24 июля 2001 года, 05:14:00 UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Спутник достиг орбиты увода, находящейся на 277 км выше геостационарной орбиты, и все его системы были отключены. Операции выработки топлива прошли в нормальном режиме. Операции по разрядке батареи прошли в нормальном режиме.
Положение на геостационарной орбите	162 град. в. д.
Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
Средство выведения	Ракета Ariane 4
Прочая информация	Запускающая организация — Arianespace

Superbird-A1

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1992-084A
Название космического объекта	Superbird-A1
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/264
Другие запускающие государства	Франция
Дата и территория или место запуска	1 декабря 1992 года, 22:48:00 UTC; космодром Куру, Французская Гвиана
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436 мин. 11,8 сек.
Наклонение	0,00155397 град.
Апогей	35 806,080 км
Перигей	35 771,035 км

Общее назначение космического объекта	Национальная связь
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	15 декабря 2008 года, 12:12:00 UTC
Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство	
Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	17 декабря 2008 года, 07:38:00 UTC
Дата перевода космического объекта на орбиту увода	15 декабря 2008 года, 12:12:00 UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Спутник достиг орбиты увода, находящейся на 290 км выше геостационарной орбиты, и все его системы были отключены. Операции выработки топлива прошли в нормальном режиме. Операции по разрядке батареи прошли в нормальном режиме.
Положение на геостационарной орбите	158 град. в. д.
Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
Средство выведения	Ariane 4
Прочая информация	Запускающая организация — Arianespace

JCSAT-3

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1995-043A
Название космического объекта	JCSAT-3
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/299
Дата и территория или место запуска	29 августа 1995 года, 00:53:00 UTC; база военно-воздушных сил Соединенных Штатов Америки на мысе Канаверал, штат Флорида
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	0,003 град.

Апогей	35 789 км
Перигей	35 784 км
Общее назначение космического объекта	Национальные телекоммуникации Международные телекоммуникации Национальное вещание Национальное и международное вещание
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	19 февраля 2007 года, 03:28:00 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	22 февраля 2007 года, 22:13:00 UTC
Дата перевода космического объекта на орбиту увода	19 февраля 2007 года, 03:28:00 UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Спутник достиг орбиты увода, находящейся на 252 км выше геостационарной орбиты, и все его системы были отключены. Операции выработки топлива прошли в нормальном режиме. Операции по разрядке батареи прошли в нормальном режиме.
Положение на геостационарной орбите	128 град. в. д.
Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
Средство выведения	Atlas-IIAS
Прочая информация	Запускающая организация — Lockheed Martin Commercial Launch Services, Inc.

N-STARa

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1995-044A
Название космического объекта	N-STARa
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/299

Дата и территория или место запуска	29 августа 1995 года, 06:41:00 UTC; космодром Куру, Французская Гвиана
-------------------------------------	---

Основные параметры орбиты

Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	0,04 град.
Апогей	35 799 км
Перигей	35 776 км

Общее назначение космического объекта	Национальные телекоммуникации
---------------------------------------	-------------------------------

Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	21 августа 2006 года, 09:00:00 UTC
---	------------------------------------

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	25 августа 2006 года, 12:40:00 UTC
--	------------------------------------

Дата перевода космического объекта на орбиту увода	21 августа 2006 года, 09:00:00 UTC
--	------------------------------------

Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Спутник достиг орбиты увода, находящейся на 314 км выше геостационарной орбиты, и все его системы были отключены.
--	---

Операции выработки топлива прошли в нормальном режиме.

Операции по разрядке батареи прошли в нормальном режиме.

Положение на геостационарной орбите	132 град. в. д.
-------------------------------------	-----------------

Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
--	------------------------------

Средство выведения	Ракета Ariane, пуск № 77 (Ariane-44P)
--------------------	---------------------------------------

Прочая информация	Запускающая организация — Arianespace
-------------------	---------------------------------------

N-STARb

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1996-007A
--	-----------

Название космического объекта	N-STARb
-------------------------------	---------

Государство регистрации	Япония
-------------------------	--------

Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/308
Другие запускающие государства	Франция и Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	5 февраля 1996 года, 07:19:00 UTC; космодром Куру, Французская Гвиана
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	0,05 град.
Апогей	35 799 км
Перигей	35 774 км
Общее назначение космического объекта	Национальные телекоммуникации
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	24 мая 2007 года, 04:00:00 UTC
Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство	
Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	31 мая 2007 года, 17:10:00 UTC
Дата перевода космического объекта на орбиту увода	24 мая 2007 года, 04:00:00 UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Спутник достиг орбиты увода, находящейся на 272 км выше геостационарной орбиты, и все его системы были отключены. Операции выработки топлива прошли в нормальном режиме. Операции по разрядке батареи прошли в нормальном режиме.
Положение на геостационарной орбите	136 град. в. д.
Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
Средство выведения	Ракета Ariane, пуск № 83 (Ariane-44P)
Прочая информация	Запускающая организация — Arianespace

Superbird-C

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1997-036A
Название космического объекта	Superbird-C
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/337
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	28 июля 1997 года, 01:15:00 UTC; Соединенные Штаты, штат Флорида (мыс Канаверал)
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436,09 мин.
Наклонение	0,02655 град.
Апогей	35 791,92 км
Перигей	35 780,90 км
Общее назначение космического объекта	Национальная и международная связь
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	8 ноября 2015 года, 23:00:00 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	3 декабря 2015 года, 09:36:00 UTC
Дата перевода космического объекта на орбиту увода	8 ноября 2015 года, 23:00:00 UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Спутник достиг орбиты увода, находящейся на 295 км выше геостационарной орбиты, и все его системы были отключены. Операции выработки топлива прошли в нормальном режиме. Операции по разрядке батареи прошли в нормальном режиме.
Положение на геостационарной орбите	158 град. в. д.
Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation

Средство выведения	Atlas IIAS
Прочая информация	Запускающая организация — Lockheed Martin Commercial Launch Services, Inc.

JCSAT-5

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1997-075A
Название космического объекта	JCSAT-5
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/337
Другие запускающие государства	Франция
Дата и территория или место запуска	2 декабря 1997 года, 22:52:00 UTC; Французская Гвиана (Куру)
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	0,013 град.
Апогей	35 792 км
Перигей	35 783 км
Общее назначение космического объекта	Национальная и международная связь
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	6 июля 2017 года, 00:00:00 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	19 июля 2017 года, 04:09:00 UTC
Дата перевода космического объекта на орбиту увода	6 июля 2017 года, 00:00:00 UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Спутник достиг орбиты увода, находящейся на 370 км выше геостационарной орбиты, и все его системы были отключены. Операции выработки топлива прошли в нормальном режиме. Операции по разрядке батареи прошли в нормальном режиме.

Положение на геостационарной орбите	150 град. в. д.
Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
Средство выведения	Ariane 44P
Прочая информация	Запускающая организация — Arianespace

Superbird-B2

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2000-012A
Название космического объекта	Superbird-B2
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/407
Другие запускающие государства	Франция
Дата и территория или место запуска	18 февраля 2000 года, 01:04:00 UTC; Гвианский космический центр, Куру, Французская Гвиана
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	0,026 град.
Апогей	35 788 км
Перигей	35 779 км
Общее назначение космического объекта	Национальная и международная связь
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	1 июня 2018 года, 07:00:00 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	14 июня 2018 года, 11:54:00 UTC
Дата перевода космического объекта на орбиту увода	1 июня 2018 года, 07:00:00 UTC

Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Спутник достиг орбиты увода, находящейся на 345 км выше геостационарной орбиты, и все его системы были отключены. Операции выработки топлива прошли в нормальном режиме. Операции по разрядке батареи прошли в нормальном режиме.
Положение на геостационарной орбите	162 град. в. д.
Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
Средство выведения	Ariane 4
Прочая информация	Запускающая организация — Arianespace

Superbird-A2

Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2004-011A
Название космического объекта	Superbird-A2
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/471
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	16 апреля 2004 года, 00:45:00 UTC; база военно-воздушных сил Соединенных Штатов Америки на мысе Канаверал
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	0,033 град.
Апогей	35 800 км
Перигей	35 779 км
Общее назначение космического объекта	Национальные телекоммуникации Национальные телекоммуникации
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	25 марта 2005 года, 16:00:00 UTC

Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство**Изменение статуса операций**

Дата прекращения функционирования космического объекта	12 апреля 2005 года, 08:16:00 UTC
Дата перевода космического объекта на орбиту увода	25 марта 2005 года, 16:00:00 UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Спутник достиг орбиты увода, находящейся на 218 км выше геостационарной орбиты, и все его системы были отключены. Операции выработки топлива прошли в нормальном режиме. Операции по разрядке батареи прошли в нормальном режиме.
Положение на геостационарной орбите	158 град. в. д.
Владелец или оператор космического объекта	SKY Perfect JSAT Corporation
Средство выведения	Atlas IIAS
Прочая информация	Запускающая организация — International Launch Services