

**Секретариат**

Distr.: General
3 August 2023
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 7 июля 2023 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, 22 июля 2023 года.



Приложение I

Регистрационная информация о спутниках, запущенных Японией*

STARS-EC

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067SE
Название космического объекта	STARS-EC
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/1011
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты Америки
Дата и территория или место запуска	14 марта 2021 года, 15:00:00 UTC; Международная космическая станция (МКС)
Основные параметры орбиты	
Период обращения	88,91 мин.
Наклонение	51,62 град.
Апогей	229 км
Перигей	212 км
Общее назначение космического объекта	Кубсат класса 3U со сверхмалым орбитальным лифтом. Два кубсата класса 1U соединены тросом (каждый сегмент троса имеет длину 11 м, общая длина троса — 22 м). Третий кубсат 1U передвигается по тросу.
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	17 апреля 2022 года UTC

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

Владелец или оператор космического объекта	Сидзуокский университет
Средство выведения	Antares
Дополнительная информация	Космический объект был запущен 20 февраля 2021 года UTC на ракете Antares и доставлен на МКС кораблем Cygnus NG-15. Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения.

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

G-satellite

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067RK
Название космического объекта	G-satellite
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/1011
Дата и территория или место запуска	28 апреля 2020 года, 08:55:14 UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,85 мин.
Наклонение	51,64 град.
Апогей	417 км
Перигей	411 км
Общее назначение космического объекта	Запуск G-satellite — одна из инициатив, посвященная Олимпийским играм в Токио. Спутник делал снимки помещенных внутрь него кукол и передавал снимки и сообщения на Землю.
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	21 апреля 2022 года, 05:16:00 UTC

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

Владелец или оператор космического объекта	Токийский университет
Средство выведения	Falcon 9
Дополнительная информация	Спутник запущен 7 марта 2020 года UTC на ракете Falcon 9 и доставлен на МКС кораблем Dragon (SpX-20). Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения

RWASAT-1

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067QV
Название космического объекта	RWASAT-1
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/1011
Дата и территория или место запуска	20 ноября 2019 года, 08:55:13 UTC; МКС

Основные параметры орбиты

Период обращения	92,71 мин.
Наклонение	51,64 град.
Апогей	415 км
Перигей	400 км
Общее назначение космического объекта	Наблюдение Земли и передача данных с промежуточным хранением
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	28 апреля 2022 года, 07:13:00 UTC

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

Владелец или оператор космического объекта	Токийский университет
Средство выведения	Н-ПВ-F8 (ДЖАКСА)
Дополнительная информация	Спутник запущен на ракете-носителе Н-ПВ-F8 24 сентября 2019 года UTC и доставлен на МКС кораблем HTV-8. Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения.

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067SD
Название космического объекта	Tsuru
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/1011
Дата и территория или место запуска	14 марта 2021 года, 11:20:00 UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	87,7 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	191 км
Перигей	190 км
Общее назначение космического объекта	Передача коротких сообщений радиомаяком с непрерывным излучением; передача данных дистанционного зондирования с промежуточным хранением с наземных терминалов на наземную станцию; фотосъемка Земли с помощью серийно производимого модуля камеры; демонстрационные испытания серийно производимого клеящего вещества; демонстрационные испытания системы активного определения пространственного

положения и управления ориентацией; демонстрационные испытания перовскитных солнечных элементов; демонстрационные испытания схемы петлеобразной антенны, использующей конструкцию спутника в качестве антенны; демонстрация обработки и классификации изображений на борту спутника; демонстрационные испытания схемы детектирования эффекта защелкивания

Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты 4 июля 2022 года, 17:02 UTC

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

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта 14 июня 2022 года UTC

Владелец или оператор космического объекта Технологический институт Кюсю, Япония

Сайт <https://birds4.birds-project.com/>

Дополнительная информация Запущен 20 февраля 2021 года на ракете Antares и доставлен на МКС кораблем Cygnus NG-15.

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

ALE-DOM

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства 2019-003K

Название космического объекта ALE-DOM

Государство регистрации Япония

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 92,75 мин.

Наклонение 97,136 град.

Апогей 417,333 км

Перигей 401,111 км

Общее назначение космического объекта Устройство DOM было установлено на спутнике ALE-1 и предназначалось для спуска последнего с орбиты посредством развертывания тонкой пленки для увеличения сопротивления атмосферы. Спутник ALE-1 должен был ввести устройство в действие и снизиться с высоты выведения

до рабочей высоты 400 км. По достижении ALE-1 рабочей высоты устройство DOM должно было быть отстыковано от спутника.

Дата схода с орбиты/возвращения
в атмосферу/спуска с орбиты 4 августа 2022 года, 00:00:00 UTC

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

Владелец или оператор
космического объекта ALE Co., Ltd.

Сайт star-ale.com/en/

Средство выведения Ракета-носитель Epsilon, пуск № 4 (Epsilon-4)

Дополнительная информация Достижение спутником ALE-1 рабочей высоты 400 км было зафиксировано 27 июля 2022 года, после чего устройство DOM было отстыковано.

FUTABA

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

Международное обозначение
Комитета по исследованию
космического пространства 1998-067UC

Название космического объекта FUTABA

Государство регистрации Япония

Дата и территория или место запуска 12 августа 2022 года, 09:45:00 UTC; МКС

Основные параметры орбиты

Период обращения	92,84 мин.
Наклонение	51,64 град.
Апогей	419 км
Перигей	408 км

Общее назначение космического
объекта Радиосвязь с любительскими радиостанциями (в диапазоне 435 МГц); получение снимков земной поверхности; осуществление технического проекта, связанного с выращиванием кристаллов; измерение ультрафиолетового излучения на низкой околоземной орбите

Дата схода с орбиты/возвращения
в атмосферу/спуска с орбиты 16 февраля 2023 года UTC

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

Владелец или оператор
космического объекта Технологический институт Кюсю, Япония

Средство выведения Space X CRS-25 (запуск — 15 июля 2022 года)

Дополнительная информация Спутник FUTABA был запущен 15 июля 2022 года UTC на ракете Space X CRS-25 и доставлен на МКС кораблем Dragon C208.

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

Аппарат вошел в атмосферу и разрушился 16 февраля 2023 года.

HSU-SAT1

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067UB
Название космического объекта	HSU-SAT1
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	12 августа 2022 года UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,847 мин.
Наклонение	51,642 град.
Апогей	418,685 км
Перигей	408,777 км
Общее назначение космического объекта	<p>Запуск спутника HSU-SAT1 имел следующие цели: демонстрация технологий источника электропитания, бортового компьютера и других компонентов шины спутника; управление ориентацией по трем осям посредством комбинирования аэродинамической стабилизации и работы моторов магнитной коррекции; использование модулированного инфракрасного излучения, испускаемого наземной станцией оператора, для передачи команд. Команды передавались в формате, используемом в системах инфракрасного дистанционного управления электрическим оборудованием. Сделанные камерой снимки передавались на Землю телевизионной системой с медленной разверткой (SSTV). Камера фотографировала земную поверхность с разрешением 320 на 240 пикселей. Полученные снимки преобразовывались в аналоговые SSTV-сигналы, передавались в блок связи и направлялись на Землю по каналу FM-SSTV. Кроме того, были проведены демонстрационные испытания технологий гиродатчика и магнитного датчика, которые, по имеющимся данным, ранее не применялись в космосе.</p>
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	11 марта 2023 года UTC

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

Владелец или оператор космического объекта	Институт науки будущего Ассоциации «Дженерал Инкорпорэйтед»
Дополнительная информация	<p>Данный космический объект был запущен 15 июля 2022 года на ракете Falcon-9 (Block 5) и доставлен на МКС кораблем Dragon CRS-25.</p> <p>Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения.</p> <p>Объект вошел в атмосферу и прекратил существование 11 марта 2023 года.</p>

StriX-1

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2022-113A
Название космического объекта	StriX-1
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	15 сентября 2022 года, 20:38:09 UTC; полуостров Махия, Новая Зеландия
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96 мин.
Наклонение	97,631 град.
Апогей	561 км
Перигей	561 км
Общее назначение космического объекта	StriX-1 — третий спутник с радиолокатором с синтезированной апертурой (РСА), сконструированный компанией Synspective Inc. для предоставления коммерческих услуг съемки с РСА (дистанционного зондирования), включая функции загрузки и скачивания и получение четких изображений за счет использования антенных сигналов с линейным увеличением или уменьшением частоты

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

Владелец или оператор космического объекта	Synspective Inc.
Сайт	synspective.com/
Средство выведения	Electron, запуск № 30
Дополнительная информация	Запущен компанией Rocket Lab 15 сентября 2022 года

SEDA-AP (оборудование для сбора данных о космической среде — прикрепляемая полезная нагрузка)

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067PU
Название космического объекта	SEDA-AP (оборудование для сбора данных о космической среде — прикрепляемая полезная нагрузка)
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/966
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	15 июля 2009 года UTC; Космический центр им. Кеннеди Национального управления по аэронавтике и исследованию космического пространства (НАСА), Соединенные Штаты
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,66 мин.
Наклонение	51,64 град.
Апогей	408,0 км
Перигей	402,0 км
Общее назначение космического объекта	Полезная нагрузка представляет собой комплекс оборудования для наблюдений за космической средой, размещенный на МКС
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	24 сентября 2022 года UTC

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

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	20 декабря 2018 года, 22:49 UTC
Владелец или оператор космического объекта	Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА)
Средство выведения	STS-127 (Endeavour)
Дополнительная информация	Комплекс SEDA-AP был отстыкован от МКС 20 декабря 2018 года в 22:49 UTC. SEDA-AP не имел батареи; предполагалось, что его сход с орбиты произойдет в течение 25 лет. Комплекс вошел в атмосферу и разрушился 24 сентября 2022 года.

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	-
Название космического объекта	EQUULEUS (космический аппарат класса 6U для достижения точки равновесия системы Земля-Луна)
Государство регистрации	Япония
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

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель Space Launch System (SLS)
Дополнительная информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 16 ноября 2022 года, когда космический аппарат отделился от SLS. Запускающая организация — НАСА.

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
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	OMOTENASHI 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

Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	Ракета-носитель SLS
Дополнительная информация	Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 16 ноября 2022 года, когда космический аппарат отделился от SLS. Запускающая организация — НАСА.

INI-SAT

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067TJ
Название космического объекта	INI-SAT
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/1073
Дата и территория или место запуска	24 марта 2022 года, 09:00:00 UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,8 мин.
Наклонение	51,64 град.
Апогей	429,8 км
Перигей	418,8 км
Общее назначение космического объекта	INI-SAT был оснащен ультравысокочастотным (УВЧ) приемником для приема данных с наземных станций, сверхвысокочастотным передатчиком (СВЧ) для передачи данных на Землю и приемником автоматической идентификационной системы для выполнения задач полета
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	18 ноября 2022 года UTC

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

Владелец или оператор космического объекта	INI Corporation
Дополнительная информация	Запущен 24 марта 2022 года UTC на ракете-носителе Antares и доставлен на МКС кораблем NG-17. Вошел в атмосферу и сгорел 18 ноября 2022 года UTC.

Geotail

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1992-044A
Название космического объекта	Geotail
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/261
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты

Дата и территория или место запуска	24 июля 1992 года, 14:26:00 UTC; космодром на мысе Канаверал, Соединенные Штаты
Основные параметры орбиты	
Период обращения	12 350 мин.
Наклонение	28,6 град.
Апогей	341 164 км
Перигей	184 км
Общее назначение космического объекта	Исследование структуры и динамики хвоста магнитосферы, простирающегося с ночной стороны Земли

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

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	28 ноября 2022 года, 05:07:13 UTC
Владелец или оператор космического объекта	Институт космических исследований и аэронавтики (ИСАС)
Средство выведения	Delta II
Дополнительная информация	<p>Запускающая организация — НАСА.</p> <p>В конце июня 2022 года перестали функционировать бортовые устройства Geotail для регистрации данных (обе системы), поэтому получение достаточного объема данных наблюдений стало невозможным.</p> <p>В связи с этим было принято решение завершить наблюдения.</p> <p>По окончании работы Geotail прекратил передачу и прием радиосигналов; на нем нет ни аккумулятора, ни сосуда высокого давления, ни какого-либо иного источника аккумулированной энергии.</p>

ТАКА

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067UL
Название космического объекта	ТАКА
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	2 декабря 2022 года 07:50:00 UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	91,01 мин.
Наклонение	51,6 град.

Апогей	178 км
Перигей	175 км
Общее назначение космического объекта	<p>Демонстрационные испытания установленного на кубсате цифрового ретранслятора сообщений пакетной цифровой любительской радиосвязи стандарта APRS</p> <p>Демонстрация сбора наземных данных с использованием технологии передачи с промежуточным накоплением</p> <p>Демонстрация работы мобильного приложения, отображающего данные спутников BIRDS</p> <p>Измерение высыпания высокоэнергетических электронов из радиационного пояса</p> <p>Демонстрация визуализации ориентации спутника</p> <p>Демонстрация работы программы классификации снимков, в которой используются алгоритмы машинного обучения</p> <p>Демонстрация получения снимков землепользования и почвенного покрова с использованием коммерческой многоспектральной камеры серийного производства</p> <p>Демонстрация получения снимков качества воды в водохранилищах и озерах с использованием коммерческой многоспектральной камеры серийного производства</p> <p>Демонстрация анализа содержания в почве азота/плодородности почв с использованием коммерческой многоспектральной камеры серийного производства</p>
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	14 мая 2023 года, 15:15 UTC
Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство	
Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	20 апреля 2023 года, 12:00 UTC
Владелец или оператор космического объекта	Технологический институт Кюсю, Япония
Сайт	birds5.birds-project.com/
Дополнительная информация	<p>Запущен 6 ноября 2022 года на ракете Antares и доставлен на МКС кораблем Cygnus NG-18.</p> <p>Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения.</p> <p>Аппарат вошел в атмосферу и разрушился.</p>

Луноход НАКУТО-R Mission 1 компании ispace

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2022-168A
Название космического объекта	Луноход НАКУТО-R Mission 1 компании ispace
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	11 декабря 2022 года 07:38:13 UTC; мыс Канаверал/Восточный испытательный полигон, Соединенные Штаты
Основные параметры орбиты	
Период обращения	нет (неэллиптическая орбита)
Наклонение	17,7 град. относительно средней экваториальной плоскости
Апогей	1 400 000 км
Перигей	нет (неэллиптическая орбита)
Общее назначение космического объекта	Основные функции заключались в совершении мягкой посадки на поверхность Луны и транспортировке полезной нагрузки, включая планетоход заказчика и статичную полезную нагрузку
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	25 апреля 2023 года, 16:45:00 UTC

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

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	25 апреля 2023 года, 16:45:00 UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Аппарат потерпел крушение на поверхности Луны в точке с координатами 47,55 град. с. ш., 44,38 град. в. д.
Владелец или оператор космического объекта	ispace Inc.
Сайт	ispace-inc.com/project/
Средство выведения	SpaceX Falcon-9 Block 5
Небесное тело	Луна (потерпел крушение на поверхности Луны)
Дополнительная информация	Запускающая организация — SpaceX. Миссия предусматривала отбор образцов реголита для совершения коммерческих сделок с клиентами. Первоначальное место посадки — кратер Атлас в море Холода. Это первый проект

частной японской компании по посадке на Луну.

На заключительном этапе луноход совершил неудачную попытку мягкой посадки и потерпел крушение на поверхности Луны 25 апреля 2023 года в 16:45 UTC.

SPHERE-1

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2023-001BR
Название космического объекта	SPHERE-1
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты
Дата и территория или место запуска	3 января 2023 года, 14:56:00 UTC; мыс Канаверал, пусковой космический комплекс 40, Флорида 32920, Соединенные Штаты
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95,2 мин.
Наклонение	97,6 град.
Апогей	542,8 км
Перигей	515,8 км
Общее назначение космического объекта	Спутник класса 6U с солнечными панелями и четырьмя жидкостными двигателями на воде. Назначение спутника — получение снимков с помощью камеры.

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

Владелец или оператор космического объекта	Владелец: Sony Group Corporation
Сайт	starsphere.sony.com/en/
Средство выведения	Ракета-носитель Falcon-9 Название запуска: Transporter 6
Дополнительная информация	Запускающая организация: Space X

OPTIMAL-1

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067VA
Название космического объекта	OPTIMAL-1
Государство регистрации	Япония

Дата и территория или место запуска	6 января 2023 года, 09:00:13 UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,83 мин.
Наклонение	51,642 град.
Апогей	417 км
Перигей	410 км
Общее назначение космического объекта	Наблюдение Земли; передача данных с промежуточным хранением; демонстрационные испытания двигательной установки

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

Владелец или оператор космического объекта	ArkEdge space Inc. и Фукуйский университет
Средство выведения	Falcon 9
Дополнительная информация	Спутник запущен 27 ноября 2022 года UTC на ракете Falcon 9 и доставлен на МКС кораблем Dragon CRS-2 SpX-26. Датой запуска является дата выведения в космос с МКС, а территорией или местом запуска — место выведения.

2023-012A

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2023-012A
Название космического объекта	-
Национальное обозначение/ регистрационный номер	2023-012A
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	26 января 2023 года UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95 мин.
Наклонение	97,4 град.
Апогей	516 км
Перигей	499 км
Общее назначение космического объекта	Выполнение задач, поставленных правительством Японии

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2021-102M
Название космического объекта	DRUMS TARGET-1
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	
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
Сайт	global.kawasaki.com/en/mobility/air/space/stratospheric_platform.html
Средство выведения	Epsilon 5
Дополнительная информация	Запускающая организация — ДЖАКСА. DRUMS TARGET-1 был отстыкован от микроспутника DRUMS 12 февраля 2023 года.

ICS-EF (подсистема системы межорбитальной связи, размещенная на внешней негерметичной платформе)**Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067RJ
Название космического объекта	ICS-EF (подсистема системы межорбитальной связи, размещенная на внешней негерметичной платформе)
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/1011
Другие запускающие государства	Соединенные Штаты

Дата и территория или место запуска	15 июля 2009 года UTC; Космический центр им. Кеннеди НАСА, Соединенные Штаты
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,66 мин.
Наклонение	51,64 град.
Апогей	408,0 км
Перигей	402,0 км
Общее назначение космического объекта	Эта система использовалась для орбитальной связи между негерметичной внешней платформой японского экспериментального модуля МКС и экспериментальным спутником ретрансляции данных ДЖАКСА.
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	18 марта 2023 года UTC

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

Изменение статуса операций	
Дата прекращения функционирования космического объекта	21 февраля 2020 года, 18:50 UTC
Владелец или оператор космического объекта	ДЖАКСА
Средство выведения	STS-127 (Endeavour)
Дополнительная информация	
	Запускающая организация — НАСА, запуск производился для доставки полезной нагрузки на МКС.
	Подсистема ICS-EF была отстыкована от МКС 21 февраля 2020 года UTC.
	На ICS-EF не было ни батареи, ни сосуда высокого давления, ни какого-либо иного источника аккумулированной энергии; планируемое возвращение в атмосферу — в течение 25 лет.
	ICS-EF вошла в атмосферу и разрушилась 18 марта 2023 года.

Приложение II

Регистрационная информация о ракетах-носителях, запущенных Японией*

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 28, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2015-015B
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 28, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/869
Дата и территория или место запуска	26 марта 2015 года UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	94 мин.
Наклонение	97,3 град.
Апогей	498 км
Перигей	483 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработавшей ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 28
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	2 ноября 2022 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 № 28
Дополнительная информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований. Корпус ракеты Н-ПА (пуск № 28) вошел в атмосферу и разрушился 2 ноября 2022 года.

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

Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 27, корпус ракеты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2015-004В
Название космического объекта	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 27, корпус ракеты
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/869
Дата и территория или место запуска	1 февраля 2015 года UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	94 мин.
Наклонение	97,5 град.
Апогей	514 км
Перигей	494 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработавшей ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 27
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	1 декабря 2022 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 № 27
Дополнительная информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований. Корпус ракеты Н-ПА (пуск № 27) вошел в атмосферу и разрушился 1 декабря 2022 года.

Верхняя ступень ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 46

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2023-012В
Название космического объекта	Верхняя ступень ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 46
Национальное обозначение/ регистрационный номер	2023-012В
Государство регистрации	Япония

Дата и территория или место запуска	26 января 2023 года UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95 мин.
Наклонение	97,4 град.
Апогей	516 км
Перигей	499 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является отработавшая верхняя ступень ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 46
