

**Секретариат**

Distr.: General
23 December 2019
Russian
Original: English

**Комитет по использованию космического
пространства в мирных целях****Информация, представляемая в соответствии
с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых
в космическое пространство****Вербальная нота Постоянного представительства Японии
при Организации Объединенных Наций (Вена)
от 25 июля 2019 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 космических объектах, запущенных Японией (см. приложение I), и дополнительную информацию о ранее зарегистрированных космических объектах (см. приложение II).



Приложение I

Регистрационные данные о космических объектах, запущенных Японией*

PROCYON

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2014-076D
Название космического объекта	PROCYON
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 декабря 2014 года, 04:22:04 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	Не применимо (отлетная траектория)
Наклонение	Не применимо (отлетная траектория)
Апогей	Не применимо (отлетная траектория)
Перигей	Не применимо (отлетная траектория)
Общее назначение космического объекта	Запуск PROCYON преследовал следующие основные цели: демонстрационные испытания системной шины микроспутника для исследования дальнего космоса; выработка электроэнергии, регулирование температуры, управление ориентацией, связь и определение орбиты в дальнем космосе; управление параметрами орбиты посредством малогабаритной электродвигательной установки. К второстепенным целям относятся связь с использованием высокопроизводительного усилителя мощности X-диапазона на основе нитрида галлия; точная навигация в дальнем космосе на основе измерения скорректированной разности хода односторонних сигналов; оптическая навигация для сближения с астероидами; проведение наблюдений при близком пролете около астероида

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

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

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	4 декабря 2015 года UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	После 4 декабря 2015 года группа эксплуатации PROCYON пыталась установить контакт с аппаратом, но сигналы от PROCYON не поступали, что свидетельствует о прекращении функционирования космического аппарата на гелиоцентрической орбите
Сайт	www.facebook.com/procyon.spacecraft
Владелец или оператор космического объекта	Токийский университет
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 26 (Н-ПА-26F)
Небесное тело, по орбите вокруг которого движется космический объект	Солнце

ChubuSat-2

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2016-012B
Название космического объекта	ChubuSat-2
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	17 февраля 2016 года, 08:45:00 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96,0 мин.
Наклонение	31,0 град.
Апогей	583,4 км
Перигей	564,0 км
Общее назначение космического объекта	Наблюдение излучения Солнца и Земли. Инфракрасная съемка земной поверхности. Ретрансляционные услуги для радиолюбителей

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

Владелец или оператор космического объекта	Нагойский университет
Сайт	www.frontier.phys.nagoya-u.ac.jp/jp/chubusat/chubusat_satellite2.html
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 30 (Н-ПА-30F)
Прочая информация	Объект был запущен в качестве дополнительной полезной нагрузки вместе с основным спутником Hitomi Японского агентства аэрокосмических исследований (ДЖАКСА)

TRICOM-1R

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-016A
Название космического объекта	TRICOM-1R
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	3 февраля 2018 года, 05:03:00 UTC; космический центр «Утиноура», Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	107 мин.
Наклонение	30,785 град.
Апогей	2 010 км
Перигей	183 км
Общее назначение космического объекта	Спутниковая фотосъемка. Передача данных с промежуточным хранением (сбор данных). Начало наблюдений сразу после запуска
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	21 августа 2018 года, 21:50:00 UTC

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

Владелец или оператор космического объекта	Лаборатория Синити Накасуки и Рю Фунасе, Токийский университет, Япония
Сайт	www.t.u-tokyo.ac.jp/foe/press/setnws_201802211351495770963444.html
Средство выведения	Ракета-носитель SS-520, пуск № 5 (SS-520-5)

Прочая информация	Запускающие организации — Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА) и Институт космических исследований и астронавтики (ИСАС)
-------------------	--

STARS AO (Aoi)

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-084J
Название космического объекта	STARS AO (Aoi)
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	29 октября 2018 года, 04:08:00 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	97 мин.
Наклонение	97,84 град.
Апогей	604,1 км
Перигей	593,8 км
Общее назначение космического объекта	Цель проекта по запуску недорогостоящего орбитального телескопа — проводить астрономические наблюдения с орбиты с теми же затратами и такой же частотой, что и наблюдения с Земли, а также реализовать передачу с орбиты на Землю больших объемов данных средствами любительской радиосвязи

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

Владелец или оператор космического объекта	Лаборатория Масахиро Номи, Сидзуокский университет
Сайт	https://stars-ao.info
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 40 (Н-ПА-40F)
Прочая информация	Запускающая организация — ДЖАКСА

GRUS-1A

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-111Q
Название космического объекта	GRUS-1A

Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	27 декабря 2018 года, 02:07:18 UTC; космодром «Восточный», Российская Федерация
Основные параметры орбиты	
Период обращения	96,3 мин.
Наклонение	97,7 град.
Апогей	588 км
Перигей	588 км
Общее назначение космического объекта	GRUS-1A — микроспутник следующего поколения для оптического дистанционного зондирования. Масса спутника — 110 кг, разрешение деталей земной поверхности — 2,5 м
Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство	
Владелец или оператор космического объекта	Axelspace Corporation
Сайт	www.axelspace.com/en/solution_/grus
Средство выведения	Союз-2.1a

RAPIS-1

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2019-003A
Название космического объекта	RAPIS-1 (спутник RAPid 1 для демонстрационных испытаний инновационного оборудования)
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	95 мин.
Наклонение	97,24 град.
Апогей	507 км
Перигей	507 км

Общее назначение космического объекта	RAPIS-1 (спутник RAPid 1 для демонстрационных испытаний инновационного оборудования) — испытательный японский спутник для проведения демонстрационных испытаний семи экспериментальных приборов
---------------------------------------	---

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

Владелец или оператор космического объекта	Владелец: ДЖАКСА Оператор: Axelspace Corporation
Сайт	www.kenkai.jaxa.jp/kakushin/kakushin01.html
Средство выведения	Ракета-носитель Epsilon, пуск № 4 (Epsilon-4)

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
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 отдельного 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 (РГ-4 МККМ)

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)

Корпус ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 32

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-005В
Название космического объекта	Корпус ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 32
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	24 января 2017 года, в 07:44:00 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	637,2 мин.
Наклонение	21,0 град.
Апогей	35 941,3 км
Перигей	360,0 км
Общее назначение космического объекта	Космическим объектом является корпус отработанной ступени ракеты-носителя Н-ПА, пуск № 32

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 № 32
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries Ltd. и ДЖАКСА

Приложение II

Дополнительная информация о космических объектах, ранее зарегистрированных Японией*

WINDS (Kizuna)

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2008-007A
Название космического объекта	WINDS (Kizuna)
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/556, ST/SG/SER.E/556/Corr.1
Дата и территория или место запуска	23 февраля 2008 года, 08:55 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	0,05 град.
Апогей	35 798 км
Перигей	35 775 км
Общее назначение космического объекта	Разработка технологии, проведение экспериментов и проверка технологии для обеспечения сверхскоростного интернет-доступа в Японии и Азиатско-Тихоокеанском регионе с использованием следующего нового оборудования: многопортового усилителя, антенны с активной фазированной решеткой и бортового скоростного маршрутизатора каналов

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

Изменение статуса операций

Дата прекращения функционирования космического объекта	27 февраля 2019 года UTC
Физические условия при переводе космического объекта на орбиту увода	Из-за потери управления маневр по спуску с орбиты выполнить не удалось

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

	Конструкции аккумуляторов и систем, находящихся под давлением, предусматривают потерю герметичности до того, как произойдет разрыв, что сводит к минимуму риск их разрушения
Положение на геостационарной орбите	142,67 град. в.д. (на 6 марта 2019 года)
Владелец или оператор космического объекта	Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА)
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 14
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries Ltd. и ДЖАКСА

2013-002В

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2013-002В
Национальное обозначение	2013-002В
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/674
Дата и территория или место запуска	27 января 2013 года UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	95 мин.
Наклонение	97,5 град.
Апогей	525 км
Перигей	517 км
Общее назначение космического объекта	Выполнение задач, поставленных правительством Японии
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	20 февраля 2019 года

Транспортный корабль Н-П «Kounotori 7» (HTV 7)

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-073А
Название космического объекта	Транспортный корабль Н-П «Kounotori 7» (HTV 7)
Государство регистрации	Япония
Регистрационный документ	ST/SG/SER.E/869

Дата и территория или место запуска	22 сентября 2018 года, 17:52:27 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,7 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	410,4 км
Перигей	399,8 км
Общее назначение космического объекта	HTV 7 — автоматический транспортный корабль для доставки на Международную космическую станцию (МКС) различных грузов, включая материалы для исследований, запасное оборудование и предметы повседневного потребления
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	11 ноября 2018 года
Дополнительная добровольная информация для использования в Реестре объектов, запускаемых в космическое пространство	
Владелец или оператор космического объекта	Японское агентство аэрокосмических исследований
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПВ, пуск № 7 (Н-ПВ-F7)
Прочая информация	После доставки груза на Международную космическую станцию (МКС) HTV 7 отстыковался от МКС и совершил управляемый вход в атмосферу После спуска с орбиты от HTV 7 отделилась небольшая спускаемая капсула, также вошедшая в атмосферу
