



Секретариат

Distr.: General
23 December 2014
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 12 ноября 2014 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, в том числе об изменении статуса, касающуюся космических объектов, запущенных Японией (см. приложение).

V.14-08661 (R) 090115 090115



Просьба отправить на вторичную переработку



Приложение

Регистрационные данные, в том числе данные об изменении статуса, касающиеся космических объектов, запущенных Японией*

PROITERES

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства:	2012-047B
Название:	PROITERES (проект Осацкого технологического института "Электрический ракетный двигатель на малом космическом корабле")
Национальное обозначение:	2012-047B
Государство регистрации:	Япония
Другие запускающие государства:	Индия
Дата и территория или место запуска	
Дата запуска:	9 сентября 2012 года, 04:23:00 UTC
Территория или место запуска:	Космический центр им. Сатиша Дхавана, Шрихарикота, Андхра-Прадеш, Индия
Основные параметры орбиты	
Период обращения:	97,7 мин.
Наклонение:	98,2 град.
Апогей:	653,1 км
Перигей:	634,9 км
Общее назначение космического объекта:	демонстрация технологии полета с работающим двигателем для сверхмалого спутника и использование камеры высокого разрешения для наблюдения региона Кансай в Японии

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

Веб-сайт:	www.oit.ac.jp/elc/~satellite/index-e.html
Владелец или оператор космического объекта:	Осацкий технологический институт
Средство выведения:	ракета-носитель для вывода спутников на полярную орбиту CA C-21 (PSLV C-21)
Прочая информация:	запускающая организация – Индийская организация космических исследований

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

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:	WNISAT-1
Национальное обозначение:	2013-066H
Государство регистрации:	Япония
Другие запускающие государства:	Российская Федерация
Дата и территория или место запуска	
Дата запуска:	21 ноября 2013 года, 07:10:10 UTC
Территория или место запуска:	пусковая база "Ясный", Оренбургская область, Российская Федерация
Основные параметры орбиты	
Период обращения:	99 мин.
Наклонение:	97,78 град.
Апогей:	849 км
Перигей:	593 км
Общее назначение космического объекта:	1. Мониторинг морского льда в арктических водах и в других зонах 2. Мониторинг двуокиси углерода

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

Владелец или оператор космического объекта:	Weathernews Inc.
Средство выведения:	ракета-носитель "Днепр"
Прочая информация:	основные параметры орбиты приведены по состоянию на 25 ноября 2013 года запускающая организация – Международная космическая компания (МКК) "Космотрас"

ShindaiSat

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства:	2014-009A
Название:	ShindaiSat
Национальное обозначение:	2014-009A
Государство регистрации:	Япония

Дата и территория или место запуска	
Дата запуска:	27 февраля 2014 года, 18:37:00 UTC
Территория или место запуска:	космический центр "Танегасима", Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения:	92,3 мин.
Наклонение:	65,0 град.
Апогей:	396 км
Перигей:	381 км
Общее назначение космического объекта:	основная задача микроспутника ShindaiSat (другое название Ginrei) – демонстрация светодиодной (LED) оптической связи на большом расстоянии (несколько сотен километров) посредством частотной манипуляции и амплитудной гармонической модуляции. В управлении микроспутником ShindaiSat используются два маховика и три мотора магнитной коррекции для установки LED-излучающей панели (+нормальная ось) в направлении надира или какой-либо земной станции. Широконаправленное излучение светодиодов (6 градусов) позволяет наблюдать одновременно свет от них на площади около 40 километров в диаметре. Для детектирования частотно-манипулированных сигналов требуется широкоапертурный телескоп (диаметром порядка 1 метр).

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

Владелец или оператор космического объекта:	Университет Синсю, Национальная университетская корпорация
Средство выведения:	ракета-носитель Н-ПА, пуск № 23 (Н-ПА-23F)
Прочая информация:	основные параметры орбиты приведены по состоянию на 13 марта 2014 года запускающие организации – Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА)

ITF-1 "Yui"

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства:	2014-009B
Название:	ITF-1 "Yui"

Национальное обозначение:	2014-009B
Государство регистрации:	Япония
Дата и территория или место запуска	
Дата запуска:	27 февраля 2014 года, 18:37:00 UTC
Территория или место запуска:	космический центр "Танегасима", Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения:	91,8 мин.
Наклонение:	65,0 град.
Апогей:	377,9 км
Перигей:	368,5 км
Общее назначение космического объекта:	1. На ITF-1 установлен 435 МГц-радиомаяк для передачи телеметрии азбукой Морзе на FM-передатчик с выходной мощностью 300 кВт. Прием аудиосигнала возможен простой аппаратурой, например рацией с простой антенной "Яги-Уда". 2. Опробование в космической среде микропроцессора нового типа. 3. Опробование небольшой патч-антенны нового типа.
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты:	29 июня 2014 года, 09:40 UTC

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

Владелец или оператор космического объекта:	Цукубский университет
Средство выведения:	ракета-носитель Н-ПА, пуск № 23 (Н-ПА-23F)
Прочая информация:	основные параметры орбиты приведены по состоянию на 6 апреля 2014 года запускающие организации – Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

OPUSAT "CosMoz"

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства:	2014-009D
Название:	OPUSAT "CosMoz"
Национальное обозначение:	2014-009D
Государство регистрации:	Япония
Дата и территория или место запуска	

Дата запуска:	27 февраля 2014 года, 18:37:00 UTC
Территория или место запуска:	космический центр "Танегасима", Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения:	91,8 мин.
Наклонение:	65,0 град.
Апогей:	362,9 км
Перигей:	362,9 км
Общее назначение космического объекта:	задачами проекта OPUSAT являются разработка, опробование и проверка на орбите гибридной системы электроснабжения, использующей литиево-ионный конденсатор и литиево-ионную батарею

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

Владелец или оператор космического объекта:	Университет провинции Осака
Средство выведения:	ракета-носитель Н-ПА, пуск № 23 (Н-ПА-23F)
Прочая информация:	основные параметры орбиты приведены по состоянию на 3 апреля 2014 года запускающие организации – Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Биологический спутник "TeikyoSat-3"

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства:	2014-009E
Название:	биологический спутник "TeikyoSat-3"
Национальное обозначение:	2014-009E
Государство регистрации:	Япония
Дата и территория или место запуска	
Дата запуска:	27 февраля 2014 года, 18:37:00 UTC
Территория или место запуска:	космический центр "Танегасима", Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения:	92,2 мин.
Наклонение:	65,0 град.
Апогей:	385,2 км
Перигей:	375,2 км

Общее назначение космического объекта: цель проекта TeikyoSat-3 – наблюдение за поведением плодового тела клеточного слизевика *Dictyostelium discoideum* на стадии дифференцировки клеток в характерных для космоса условиях низкой гравитации и сильной радиации

в частности, снимки плодового тела, сделанные бортовой камерой, отправляются на землю для их сравнения со снимками, сделанными на Земле; ожидается, что результаты позволят лучше понять биологические процессы

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 № 23 (Н-ПА-23F)

Прочая информация: основные параметры орбиты приведены по состоянию на 27 марта 2014 года

запускающие организации – Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Первый арт-спутник "ARTSAT1: INVADER"

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства: 2014-009F

Название: первый арт-спутник "ARTSAT1: INVADER"

Национальное обозначение: 2014-009F

Государство регистрации: Япония

Дата и территория или место запуска

Дата запуска: 27 февраля 2014 года, 18:37:00 UTC

Территория или место запуска: космический центр "Танегасима", Кагосима, Япония

Основные параметры орбиты

Период обращения: 92,1 мин.

Наклонение: 65,0 град.

Апогей: 392 км

Перигей: 364,1 км

Общее назначение космического объекта:	INVADER (интерактивный спутник для арт- и дизайн-исследований) – моноблочный микроспутник типа CubeSat является арт-проектом Университета искусств Тама. Это первый полет спутников серии ARTSAT (Art and Satellite Project). Спутник вносит вклад из области искусства в жизнь сообщества радиолюбителей. На спутнике установлены несколько датчиков, которые предоставляют данные для использования в произведениях искусства
--	---

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 № 23 (Н-ПА-23F)
Прочая информация:	основные параметры орбиты приведены по состоянию на 7 марта 2014 года запускающие организации – Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

KSAT2

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства:	2014-009G
Название:	KSAT2
Национальное обозначение:	2014-009G
Государство регистрации:	Япония
Дата и территория или место запуска	
Дата запуска:	27 февраля 2014 года, 18:37:00 UTC
Территория или место запуска:	космический центр "Танегасима", Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения:	91,5 мин.
Наклонение:	65 град.
Апогей:	352,0 км
Перигей:	341,1 км

Общее назначение космического объекта:	<ol style="list-style-type: none"> 1. Наблюдение распределения водяного пара и возмущений в атмосфере с помощью недавно разработанного метода 2. Съемка Земли из космоса 3. Проведение базовых экспериментов с системой определения положения спутника на низкой околоземной орбите 4. Проведение экспериментов по определению орбиты с помощью радиоинтерферометра 5. Проведение операций со спутником на очень низкой околоземной орбите, т.е. ниже 250 километров 6. Проведение в космосе демонстрационного испытания недавно разработанной штанговой конструкции 7. Выведение на орбиту "Напутствий из космоса для Японии" <p>Кроме того, он решает образовательные задачи в области космической науки и техники</p>
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты:	18 мая 2014 года, 00:00 UTC

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

Владелец или оператор космического объекта:	Кагосимский университет
Средство выведения:	ракета-носитель Н-ПА, пуск № 23 (Н-ПА-23F)
Прочая информация:	основные параметры орбиты приведены по состоянию на 8 апреля 2014 года запускающие организации – Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

STARS-II "Gennai"

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства:	2014-009H
Название:	STARS-II (Space Tethered Autonomous Robotic Satellite-2) "Gennai"
Национальное обозначение:	2014-009H
Государство регистрации:	Япония
Дата и территория или место запуска	
Дата запуска:	27 февраля 2014 года, 18:37:00 UTC

Территория или место запуска:	космический центр "Танегасима", Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения:	91,7 мин.
Наклонение:	65,0 град.
Апогей:	365 км
Перигей:	352 км
Общее назначение космического объекта:	1. Выпуск привязного троса с помощью гравитационных сил 2. Выработка электротока электродинамическим тросом 3. Автоматическое управление пространственным положением с помощью натяжения длинного привязного троса 4. Управление относительным движением с помощью натяжения привязного троса

Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты: 26 апреля 2014 года, 06:32 UTC

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

Владелец или оператор космического объекта:	Университет Кагава
Средство выведения:	ракета-носитель Н-ПА, пуск № 23 (Н-ПА-23F)
Прочая информация:	основные параметры орбиты приведены по состоянию на 26 марта 2014 года запускающие организации – Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Спутник AES "SOCRATES"

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства:	2014-029C
Название:	спутник AES (Advanced Engineering Services) "SOCRATES"
Национальное обозначение:	2014-029C
Государство регистрации:	Япония
Дата и территория или место запуска	
Дата запуска:	24 мая 2014 года, 03:05:14 UTC
Территория или место запуска:	космический центр "Танегасима", Кагосима, Япония

Основные параметры орбиты	
Период обращения:	97,2 мин.
Наклонение:	97,9 град.
Апогей:	628,9 км
Перигей:	618,4 км
Общее назначение космического объекта:	1. Демонстрация стандартной платформы микроспутников 2. Создание условий для демонстрации передовых спутниковых технологий и их элементов на орбите

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

Владелец или оператор космического объекта:	Advanced Engineering Services (AES)
Средство выведения:	ракета-носитель Н-ПА, пуск № 24 (Н-ПА-24F)
Прочая информация:	основные параметры орбиты приведены по состоянию на 30 июня 2014 года запускающие организации – Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

RISING-2

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства:	2014-029D
Название:	RISING-2
Национальное обозначение:	2014-029D
Государство регистрации:	Япония
Дата и территория или место запуска	
Дата запуска:	24 мая 2014 года, 03:05:14 UTC
Территория или место запуска:	космический центр "Танегасима", Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения:	97,3 мин.
Наклонение:	97,9 град.
Апогей:	631,0 км
Перигей:	624,4 км

Общее назначение космического объекта:	<ol style="list-style-type: none"> 1. Наблюдение Земли с помощью многоспектрального телескопа высокого разрешения 2. Наблюдение кучево-дождевых облаков с помощью матричного датчика болометра в ближней инфракрасной области спектра 3. Наблюдение спрайтов и других кратковременных явлений свечения 4. Использование высокоточной системы ориентации относительно трех осей
--	--

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

Владелец или оператор космического объекта:	Университет Тохоку и Университет Хоккайдо, Япония
Средство выведения:	ракета-носитель Н-ПА, пуск № 24 (Н-ПА-24F)
Прочая информация:	запускающие организации – Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

Combined Membrane Structure Satellite "SPROUT"

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства:	2014-029E
Название:	Combined Membrane Structure Satellite "SPROUT"
Национальное обозначение:	2014-029E
Государство регистрации:	Япония
Дата и территория или место запуска	
Дата запуска:	24 мая 2014 года, 03:05:14 UTC
Территория или место запуска:	космический центр "Танегасима", Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения:	97,1 мин.
Наклонение:	97,9 град.
Апогей:	627,1 км
Перигей:	615,0 км

Общее назначение космического объекта:	демонстрация разворачивания комбинированной мембранной конструкции, демонстрация определения пространственного положения и управления ориентацией, оценка вырождения орбиты мембранной конструкции и предоставление радиолюбителям возможности использовать бортовую камеру и другие устройства
--	---

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

Владелец или оператор космического объекта:	Университет Нихон
Средство выведения:	ракета-носитель Н-ПА, пуск № 24 (Н-ПА-24F)
Прочая информация:	основные параметры орбиты приведены по состоянию на 9 июля 2014 года запускающие организации – Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА
