



**Секретариат**

Distr.: General  
31 October 2018  
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 16 октября  
2018 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).



## Приложение

### Регистрационные данные о космических объектах, запущенных Японией\*

#### Спутник «Freedom» (на платформе CubeSat) для демонстрационного испытания механизма спуска с орбиты

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067KS
Название космического объекта	Спутник «Freedom» (на платформе CubeSat) для демонстрационного испытания механизма спуска с орбиты
Национальное обозначение	1998-067KS
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	16 января 2017 года, 09:10 UTC; Международная космическая станция (МКС)
Основные параметры орбиты	
Период обращения	93 мин.
Наклонение	51,7 град.
Апогей	420 км
Перигей	400 км
Общее назначение космического объекта	Демонстрационное испытание механизма разворачивания тонкопленочного паруса, называемого механизмом спуска с орбиты (DOM)
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	6 февраля 2017 года

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

Владелец или оператор космического объекта	Компания Nakashimada Engineering Works, Ltd. и Университет Тохоку
Прочая информация	Спутник «Freedom» был выведен на низкую околоземную орбиту с МКС при помощи дистанционного манипулятора японского экспериментального модуля «Кибо»  Датой запуска является дата вывода спутника «Freedom» на орбиту с МКС  Основные параметры орбиты приведены по состоянию на 16 января 2017 года

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

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067KU
Название космического объекта	ITF-2
Национальное обозначение	1998-067KU
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	16 января 2017 года, 09:10:00 UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	91 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	339 км
Перигей	336 км
Общее назначение космического объекта	ITF-2 в режиме радиомаяка на частоте 435 МГц передает телеметрические данные звуковыми сигналами азбуки Морзе с помощью передатчика с частотной модуляцией (FM) с выходной мощностью 300 мВт. Прием сигналов может осуществляться простым оборудованием, например, портативной рацией с обычной антенной «волновой канал». Тестирование передатчика нового типа в космической среде. Тестирование малогабаритной патч-антенны нового типа

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

Владелец или оператор космического объекта	Университет Цукубы
Прочая информация	Датой запуска является дата выведения в космос с МКС

**Waseda-Sat3****Информация, представляемая в соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство**

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067KV
Название космического объекта	Waseda-Sat3
Национальное обозначение	1998-067KV
Государство регистрации	Япония

Дата и территория или место запуска	16 января 2017 года, 09:10:00 UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	91 мин.
Наклонение	53 град.
Апогей	6 699 км
Перигей	6 694 км
Общее назначение космического объекта	Испытание экспериментальной системы спуска с орбиты, в которой применяются разворачивающиеся мембраны

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

Владелец или оператор космического объекта	Университет Васэда
Прочая информация	Датой запуска является дата выведения в космос с МКС

## EGG

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067KW
Название космического объекта	EGG
Национальное обозначение	1998-067KW
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	16 января 2017 года, 09:20 UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	92,7 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	6 791,6 км
Перигей	6 769,9 км
Общее назначение космического объекта	Экспериментальный технический спутник для испытания разворачиваемой надувной аэроболочки, сход с орбиты осуществляется за счет аэродинамического сопротивления, работает с GPS и глобальной системой сотовой связи «Иридиум»
Дата схода с орбиты/возвращения в атмосферу/спуска с орбиты	14 мая 2017 года, 20:40:00 UTC

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

Изменение статуса

Дата прекращения функционирования космического объекта	14 мая 2017 года, 20:40:00 UTC
Дата перевода космического объекта на орбиту увода	11 февраля 2017 года, 09:00:00 UTC
Физическое состояние космического объекта при переводе на орбиту увода	Космический объект функционировал в обычном режиме. Была развернута аэроболочка диаметром 0,8 м
Владелец или оператор космического объекта	Токийский университет
Прочая информация	Датой запуска является дата выведения в космос с МКС

**АОВА Velox-III**

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067КХ
Название космического объекта	АОВА Velox-III
Национальное обозначение	1998-067КХ
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	16 января 2017 года UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	91,1 мин.
Наклонение	51,6 град.
Апогей	330 км
Перигей	325 км
Общее назначение космического объекта	Демонстрационные испытания электродвигательной установки с импульсным плазменным двигателем (ИПД). Отслеживание отказов микропроцессоров под действием ионизирующего излучения

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

Владелец или оператор космического объекта	Технологический институт Кюсю (Япония)
Сайт	<a href="http://kitsat.net/av3/index.html">http://kitsat.net/av3/index.html</a> (на японском языке)

Прочая информация	Датой запуска является дата выведения в космос с МКС
-------------------	--

## Второй квазизенитный спутник «Митибики»

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-028A
Название космического объекта	Второй квазизенитный спутник «Митибики»
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	1 июня 2017 года, 00:17:46 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	44,28 град.
Апогей	38 933 км
Перигей	32 641 км
Общее назначение космического объекта	Второй спутник в квазизенитной спутниковой системе — навигационной спутниковой системе Японии, работающей на наклонной геостационарной эллиптической орбите, что позволяет за счет большого угла возвышения добиться оптимальной видимости в условиях плотной городской застройки и гористой местности

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

Владелец или оператор космического объекта	Секретариат по национальной космической политике Кабинета министров Японии
Сайт	<a href="http://qzss.go.jp/en">http://qzss.go.jp/en</a>
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 34 (Н-ПА-F34)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и Японское агентство аэрокосмических исследований (ДЖАКСА)

## Toki

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	1998-067MU
Название космического объекта	Toki
Национальное обозначение	1998-067MU
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	7 июля 2017 года UTC; МКС
Основные параметры орбиты	
Период обращения	91,68 мин.
Наклонение	51,635 град.
Апогей	359 км
Перигей	357 км
Общее назначение космического объекта	Наблюдения Земли, популяризация программы посредством передачи звуковых сигналов и отслеживание одиночных сбоев

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

Владелец или оператор космического объекта	Технологический институт Кюсю (Япония)
Сайт	<a href="http://birds1.birds-project.com">http://birds1.birds-project.com</a>
Прочая информация	Датой запуска является дата выведения в космос с МКС

## Третий квазизенитный спутник «Митибики»

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-048A
Название космического объекта	Третий квазизенитный спутник «Митибики»
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	19 августа 2017 года, 05:29:00 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	0,07 град.

Апогей	35 792 км
Перигей	32 780 км
Общее назначение космического объекта	Третий спутник в квазизенитной спутниковой системе — навигационной спутниковой системе Японии, работающей на геостационарной орбите

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

Положение на геостационарной орбите	127 град. в.д.
Владелец или оператор космического объекта	Секретариат по национальной космической политике Кабинета министров Японии
Сайт	<a href="http://qzss.go.jp/en">http://qzss.go.jp/en</a>
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 35 (Н-ПА-F35)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

**BSAT-4a**

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-059B
Название космического объекта	BSAT-4a
Государство регистрации	Япония
Другие запускающие государства	Франция
Дата и территория или место запуска	29 сентября 2017 года, 21:56:33 UTC; Куру, Французская Гвиана
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436,08 мин.
Наклонение	0,05 град.
Апогей	35 806 км
Перигей	35 766 км
Общее назначение космического объекта	Предоставление услуг спутниковой связи и национального вещания

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

Положение на геостационарной орбите	110 град. в.д.
Владелец или оператор космического объекта	Broadcasting Satellite System Corporation (B-SAT)
Средство выведения	Ariane 5
Прочая информация	Запускающая организация — Arianespace

## Четвертый квазизенитный спутник «Митибики»

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2017-062A
Название космического объекта	Четвертый квазизенитный спутник «Митибики»
Государство регистрации	Япония
Дата и территория или место запуска	9 октября 2017 года, 22:01:37 UTC; космический центр «Танегасима», префектура Кагосима, Япония
Основные параметры орбиты	
Период обращения	1 436 мин.
Наклонение	40,59 град.
Апогей	38 919 км
Перигей	32 650 км
Общее назначение космического объекта	Четвертый спутник в квазизенитной спутниковой системе — навигационной спутниковой системе Японии, работающей на наклонной геостационарной эллиптической орбите, что позволяет за счет большого угла возвышения добиться оптимальной видимости в условиях плотной городской застройки и гористой местности

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

Владелец или оператор космического объекта	Секретариат по национальной космической политике Кабинета министров Японии
Сайт	<a href="http://qzss.go.jp/en">http://qzss.go.jp/en</a>
Средство выведения	Ракета-носитель Н-ПА, пуск № 36 (Н-ПА-F36)
Прочая информация	Запускающие организации — Mitsubishi Heavy Industries, Ltd. и ДЖАКСА

## 2018-052A

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

Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства	2018-052A
Национальное обозначение	2018-052A
Государство регистрации	Япония

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	Выполнение задач в интересах правительства Японии

---