



Секретариат

Distr.: General
9 September 2003

Russian
Original: English

**Комитет по использованию космического
пространства в мирных целях**

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

**Письмо главы Правового департамента Европейского
космического агентства от 11 августа 2003 года
на имя Генерального секретаря**

В соответствии с Конвенцией о регистрации объектов, запускаемых в космическое пространство*, участником которой является Европейское космическое агентство, оно имеет честь препроводить информацию о запуске спутников Artemis, Envisat, MSG-1, Integral и Mars Express (см. приложение).

* Резолюция 3235 (XXIX) Генеральной Ассамблеи, приложение.

Приложение

Регистрация объектов, запускаемых в космическое пространство*

Усовершенствованный технический спутник релейной связи (Artemis)

Наименование космического объекта:	Усовершенствованный технический спутник релейной связи (Artemis)
Запускающая организация:	Европейское космическое агентство
Дата запуска:	12 июля 2001 года
Место запуска:	Куру, Французская Гвиана
Параметры орбиты:	
Апогей:	36 000 км
Перигей:	36 000 км
Наклонение:	0 градусов
Период обращения:	не имеет отношения
Положение на геостационарной орбите:	21,5 град. вост. долготы
Общее описание космического объекта:	Artemis предназначен для нескольких целей в передовых прикладных областях связи. Он выполняет функции ретранслятора данных со спутников, находящихся на околоземной орбите. Он также обеспечивает новые услуги в области связи в L-диапазоне и усиление навигационных сигналов. В качестве экспериментального, этот спутник используется также для испытания новой техники, в частности электродвигательной установки и межспутникового ретранслятора с полупроводниковым лазером (SILEX).
Частотный план:	
Земля–космос:	29887 МГц (телеуправление / слежение, номинальная частота) 2026,754 МГц (телеуправление / слежение, резервная частота) 28600–29800 МГц (каналы передачи данных) 14240 МГц (канал передачи данных)

* Регистрационные данные воспроизводятся в том виде, в каком они были получены.

	1631,5–1660,5 МГц (каналы передачи данных) 13875 МГц (канал передачи данных)
Космос–Земля:	20086 МГц (телеметрия / слежение, номинальная частота) 19950 МГц (телеметрия) 20110 (маяк) 2201 МГц (телеметрия / слежение, резервная частота) 18100–19350 МГц (каналы передачи данных) 12740 МГц (канал передачи данных) 1530–1559 МГц (каналы передачи данных) 12748 МГц (канал передачи данных) 1575,42 МГц (канал передачи данных)
Космос–Земля:	
Прием:	2255 МГц (канал передачи данных) 25500–27500 МГц (каналы передачи данных)
Передача:	2076,48 МГц (канал передачи данных) 23175–23535 МГц (каналы передачи данных) 23540 МГц (маяк) 23545 МГц (маяк)
Номинальная продолжительность существования на орбите:	10 лет

Экологический спутник (Envisat)

Наименование космического объекта:	Экологический спутник (Envisat)
Запускающая организация:	Европейское космическое агентство
Дата запуска:	28 февраля 2002 года (1 марта 2003 года, среднее время по Гринвичу)
Место запуска:	Куру, Французская Гвиана
Параметры орбиты:	
Апогей:	800 км
Перигей:	800 км
Наклонение:	98,5 град.
Период обращения:	102 минуты
Положение на геостационарной орбите:	не имеет отношения
Общее описание космического объекта:	На спутнике Envisat установлено 10 различных приборов, предназначенных для наблюдения за поверхностью и атмосферой Земли. Приборы работают в широком диапазоне электромагнитного спектра, от радиочастот в L-диапазоне до ультрафиолетовой части излучения. Помимо способности непосредственно

Общее описание космического объекта:	На спутнике Envisat установлено 10 различных приборов, предназначенных для наблюдения за поверхностью и атмосферой Земли. Приборы работают в широком диапазоне электромагнитного спектра, от радиочастот в L-диапазоне до ультрафиолетовой части излучения. Помимо способности непосредственно передавать данные на Землю Envisat может также использовать и спутники-ретрансляторы данных.
Частотный план:	
Земля–космос:	2048,8542 МГц (дистанционное управление / слежение)
Космос-Земля:	2225 МГц (телеметрия / слежение) 8100 МГц (передача данных) 8200 МГц (передача данных) 8300 МГц (передача данных) 26850 МГц (ретрансляция данных) 3200 МГц (высотомер 1) 5331 МГц (радар с синтезированной апертурой) 13575 МГц (высотомер 2)
Номинальная продолжительность существования на орбите:	более пяти лет

Метеорологический спутник второго поколения (MSG-1)

Наименование космического объекта:	Метеорологический спутник второго поколения (MSG-1)
Запускающая организация:	Европейское космическое агентство
Дата запуска:	28 августа 2002 года
Место запуска:	Куру, Французская Гвиана
Параметры орбиты:	
Апогей:	36 000 км
Перигей:	36 000 км
Наклонение:	0 градусов
Период обращения:	не имеет отношения
Положение на геостационарной орбите:	0 градусов вост. долготы
Общее описание космического объекта:	Метеорологический спутник второго поколения (MSG-1) – первый в серии из трех одинаковых геостационарных спутников, которые должны быть выведены на точки с координатами 0 градусов вост. долготы (MSG-1), 10 градусов вост. долготы (MSG-2) и -10 градусов вост. долготы

Общее описание космического объекта: Метеорологический спутник второго поколения (MSG-1) – первый в серии из трех одинаковых геостационарных спутников, которые должны быть выведены на точки с координатами 0 градусов вост. долготы (MSG-1), 10 градусов вост. долготы (MSG-2) и -10 градусов вост. долготы (MSG-3). На этом космическом аппарате установлены приборы, позволяющие осуществлять метеорологические наблюдения в целях получения информации о фактической погоде с прогнозом на период до двух часов, составления краткосрочных прогнозов и численных прогнозов погоды, а также наблюдать за состоянием климата в районах Европы и Африки. Помимо полезной нагрузки, предназначенной для метеорологических целей, спутник несет и груз, предназначенный для целей поиска и спасания.

Спутник управляется Европейской организацией по эксплуатации метеорологических спутников (ЕВМЕТСАТ).

Частотный план:

Земля–космос:

- 2067,7313 МГц (телеуправление / слежение)
- 2068,6521 МГц (телеуправление / слежение)
- 2069,5729 МГц ((телеуправление / слежение)
- 2070,4938 МГц ((телеуправление / слежение)
- 2101,5 МГц (передача данных)
- 2106,5 МГц (передача данных)
- 402,6 МГц (платформы сбора данных)
- 406,022 МГц (поиск и спасание)
- 406,025 МГц (поиск и спасание)
- 406,028 МГц (поиск и спасание)
- 406,05 МГц (поиск и спасание)
- 406,08 МГц (поиск и спасание)

Космос–Земля:

- 2245,5 МГц (телеметрия / слежение)
- 2246,5 МГц (телеметрия / слежение)
- 2247,5 МГц (телеметрия / слежение)
- 2248,5 МГц (телеметрия / слежение)
- 1675,281 МГц (передача изображений)
- 1686,833 МГц (передача изображений)
- 1691,000 МГц (передача изображений)
- 1695,150 МГц (передача изображений)
- 1544,5 МГц (поиск и спасание)

Номинальная продолжительность существования на орбите:

более семи лет

Международная гамма-астрофизическая лаборатория-спутник (Integral)

Наименование космического объекта:	Международная гамма-астрофизическая лаборатория-спутник (Integral)
Запускающая организация:	Европейское космическое агентство
Дата запуска:	17 октября 2002 года
Место запуска:	Байконур, Казахстан
Параметры орбиты:	
Апогей:	153 000 км
Перигей:	10 000 км
Наклонение:	51,6 град.
Аргумент перигея:	300 градусов
Прямое восхождение восходящего узла:	105 градусов
Период обращения:	3 дня
Положение на геостационарной орбите:	не имеет отношения
Общее описание космического объекта:	Integral представляет собой астрономическую обсерваторию, предназначенную для обнаружения гамма лучей. С ее помощью поступают высокоточные изображения, позволяющие с высокой степенью разрешения регистрировать линейчатые спектры и выявлять источники гамма-излучения.
Частотный план:	
Земля–космос:	2039,6458 МГц (телеуправление / слежение)
Космос–Земля:	2215 МГц (телеметрия / слежение)
Расчетная продолжительность существования на орбите:	2,2 года (номинальная) 5,2 года (с продлением)

Mars Express

Наименование космического объекта:	Mars Express
Запускающая организация:	Европейское космическое агентство
Дата запуска:	2 июня 2003 года
Место запуска:	Байконур, Казахстан
Параметры орбиты:	
Аппарат для работы в дальнем космосе (категория В).	
Параметры переходной орбиты выхода на Марс по траектории Гомана:	
Момент вектора состояния:	2003/06/02
Скорость удаления	

Скорость удаления
от Земли: 2,97979 км/сек.
Склонение: -5,4821 град.

Данный зонд достигнет Марса в декабре 2003 года и будет помещен на околомарсианскую орбиту со следующими параметрами:

Апоцентр: 11 500 км
Перицентр: 280 км
Наклонение: 86 градусов
Период обращения: 7,5 часа

Общее описание
космического объекта:

Mars Express – это зонд, предназначенный для проведения исследований в дальнем космосе, который будет выведен на орбиту вокруг Марса. Он будет проводить подробное изучение поверхности этой планеты, ее подповерхностных структур и атмосферы. С его помощью будет также развернута небольшая автономная станция Beagle 2, которая будет спущена на Марс с целью изучения его поверхности и поиска возможных признаков жизни.

Частотный план:

Земля–космос: 7166,936 МГц (телеуправление / слежение)
2114,676 МГц (телеуправление / слежение)

Космос–Земля: 8420,432 МГц (телеметрия / слежение)
2296,482 МГц (телеметрия / слежение)

Расчетная продолжительность существования на орбите:

2,5 года (номинальная)
4,5 года (с продлением)
