Организация Объединенных Наций ST/SG/SER.E/815

# Секретариат

Distr.: General
15 September 2017
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 Канады при Организации Объединенных Наций (Вена) от 15 августа 2017 года на имя Генерального секретаря

Постоянное представительство Канады 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 запусках и технические данные канадских космических объектов (см. приложение).

V.17-06512 (R) 260917 260917

Просьба отправить на вторичную переработку

# Приложение

## Регистрационные данные о космических объектах, запущенных Канадой*

### Nimiq-5

| | |
|---|---|
| Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства | 2009–050A |
| Название космического объекта | Nimiq-5 |
| Государство регистрации | Канада |
| Другие запускающие государства | Российская Федерация, Казахстан |
| Дата запуска | 17 сентября 2009 года |
| Территория или место запуска | Космодром «Байконур», Тюратам, Казахстан |
| Средство выведения | Ракета-носитель «Протон-М» |
| Основные параметры орбиты | |
| Период обращения | Геостационарная околоземная орбита |
| Наклонение | 0 град. |
| Апогей | 35 807,4 км |
| Перигей | 35 781,4 км |
| Долгота | 72,7 град. з.д. |
| Общее назначение космического объекта | Телекоммуникационный спутник |
| Эксплуатирующая организация | «Телесат Канада» |

### Nimiq-6

| | |
|---|---|
| Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства | 2012–026A |
| Название космического объекта | Nimiq-6 |
| Государство регистрации | Канада |
| Другие запускающие государства | Российская Федерация, Казахстан |
| Дата запуска | 17 мая 2012 года |
| Территория или место запуска | Космодром «Байконур», Тюратам, Казахстан |
| Средство выведения | Ракета-носитель «Протон-М» |
| Основные параметры орбиты | |
| Период обращения | Геостационарная околоземная орбита |
| Наклонение | 0 град. |
| Апогей | 35 806,2 км |

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

| | |
|---|---|
| Перигей | 35 782,2 км |
| Долгота | 91,1 град. з.д. |
| Общее назначение космического объекта | Телекоммуникационный спутник |
| Эксплуатирующая организация | «Телесат Канада» |

## Anik G1

| | |
|---|---|
| Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства | 2013–014A |
| Название космического объекта | Anik G1 |
| Государство регистрации | Канада |
| Другие запускающие государства | Российская Федерация, Казахстан |
| Дата запуска | 15 апреля 2013 года |
| Территория или место запуска | Космодром «Байконур», Тюратам, Казахстан |
| Средство выведения | Ракета-носитель «Протон-М» с разгонным блоком «Бриз–М» |
| Основные параметры орбиты | |
| Период обращения | Геостационарная околоземная орбита |
| Наклонение | 0 град. |
| Апогей | 35 807,5 км |
| Перигей | 35 779,8 км |
| Долгота | 107,3 град. з.д. |
| Общее назначение космического объекта | Телекоммуникационный спутник |
| Эксплуатирующая организация | «Телесат Канада» |

## M3Msat — массогабаритный макет космического аппарата

| | |
|---|---|
| Международное обозначение Комитета по исследованию космического пространства | 2014–037E |
| Название космического объекта | M3MSat — массогабаритный макет космического аппарата |
| Государство регистрации | Канада |
| Номер в каталоге Объединенного командования воздушно-космической обороны Североамериканского континента (НОРАД) | 40073 |
| Другие запускающие государства | Российская Федерация, Казахстан |
| Дата запуска | 8 июля 2014 года |

| | |
|---|---|
| Территория или место запуска | Космодром «Байконур», Тюратам, Казахстан |
| Средство выведения | Ракета-носитель «Союз–2.1б» с разгонным блоком «Фрегат» |
| Основные параметры орбиты | |
| Период обращения | 97,26 мин. |
| Наклонение | 98,33 град. |
| Апогей | 632 км |
| Перигей | 624 км |
| Общее назначение космического объекта | Макет, соответствующий спутнику M3MSat по стартовой массе и предназначенный для того, чтобы выдержать запланированные параметры запуска |