

ФЕДЕРАЛЬНАЯ СЛУЖБА
ПО ИНТЕЛЛЕКТУАЛЬНОЙ СОБСТВЕННОСТИ(12) **ЗАЯВКА НА ИЗОБРЕТЕНИЕ**

(21)(22) Заявка: 2012144167/05, 16.10.2012

Приоритет(ы):

(22) Дата подачи заявки: 16.10.2012

(43) Дата публикации заявки: 27.04.2014 Бюл. № 12

Адрес для переписки:

420059, г.Казань, Павлюхина, 106-15, Н.Е.

Староверову

(71) Заявитель(и):

Староверов Николай Евгеньевич (RU)

(72) Автор(ы):

Староверов Николай Евгеньевич (RU)

(54) **РАКЕТНЫЙ ДВИГАТЕЛЬ СТАРОВОРОВА - 15 (ВАРИАНТЫ)**

(57) Формула изобретения

1. Ракетный двигатель, содержащий горючее окислитель, отличающийся тем, что имеет топливо со следующим соотношением компонентов: боргидрида бериллия - 34,63%+-10%, динитрамида аммония - 55,50%+-10%, гидрида бериллия - 9,87%+-5%.

2. Ракетный двигатель, содержащий горючее окислитель, отличающийся тем, что имеет топливо со следующим соотношением компонентов: боргидрида бериллия - 23,78%+-10%, динитрамида аммония - 76,22%+-10%.

3. Ракетный двигатель, содержащий горючее окислитель, отличающийся тем, что имеет топливо со следующим соотношением компонентов: боргидрида лития - 35,85%+-10%, динитрамида аммония - 51,06%+-10%, гидрида лития - 13,09%+-5%.

4. Ракетный двигатель, содержащий горючее окислитель, отличающийся тем, что имеет топливо со следующим соотношением компонентов: боргидрида алюминия - 23,66%+-10%, динитрамида аммония - 57,76%+-10%, гидрида алюминия - 18,58%+-5%.

5. Ракетный двигатель, содержащий горючее окислитель, отличающийся тем, что имеет топливо со следующим соотношением компонентов: декаборана - 39,64%+-10%, динитрамида аммония - 60,36%+-10%.

6. Ракетный двигатель, содержащий горючее окислитель, отличающийся тем, что имеет топливо со следующим соотношением компонентов: боргидрида бериллия - 44,61%+-10%, динитрамида аммония - 35,75%+-10%, аммиака - 19,63+-5%.

7. Ракетный двигатель, содержащий горючее окислитель, отличающийся тем, что имеет топливо со следующим соотношением компонентов: боргидрида бериллия 29,61+-10%, шестиокси азота - 70,39%+-10%.

8. Ракетный двигатель, содержащий горючее окислитель, отличающийся тем, что имеет топливо со следующим соотношением компонентов: боргидрида бериллия 26,02%+-10%, шестиокси азота - 61,86%+-10%, бора - 12,12%+-5%.

9. Ракетный двигатель, содержащий горючее окислитель, отличающийся тем, что имеет топливо со следующим соотношением компонентов: боргидрида бериллия 24,91%+-10%, шестиокси азота - 59,35%+-10%, декаборана - 15,74%+-5%.

10. Ракетный двигатель, содержащий горючее окислитель, отличающийся тем, что имеет топливо со следующим соотношением компонентов: боргидрида бериллия - 23,26%+-10%, шестиокси азота - 56,17%+-10%, гидрида бериллия - 20,20%+-10%.

11. Ракетный двигатель, содержащий горючее окислитель, отличающийся тем, что имеет топливо со следующим соотношением компонентов:: боргидрида бериллия - 44,34%+-10%, шестиокси азота - 26,39%+-10%, аммиака - 29,27%+-10%.

RU 2012144167 A

RU 2012144167 A