

Опорна конструкція космічної ракети для фіксації та відокремлення в польоті корисних вантажів містить силовий корпус, який виконано з двох відсіків у вигляді різновисоких зрізаних конусів, скріплених між собою по їх більшому діаметру піропристроями. Нижній торець силового корпусу закрито днищем, а на верхньому, за допомогою піропристроїв, закріплена півсферична кришка. В нижній частині кожного відсіку установлена перехідна рама із закріпленою на ній платформою, виконаною у вигляді плити. На платформах установлені знімні перехідники для закріплення до них корисних вантажів. Піропристрої кріплення відсіків і півсферичної кришки винесені на зовнішню поверхню силового корпусу і закриті теплоізолюючими кришками. Винахід забезпечує можливість раціонального розміщення, фіксації та відокремлення в польоті різних за розмірами та вагою корисних вантажів, розміщених на двох рівнях силового корпусу, що розділяється.