

Ракетно-космічний комплекс містить транспортно-пусковий контейнер з кришкою, у підракетному відсіку якого знаходиться вода, багатоступеньчату рідинну ракету-носій з космічним ракетним модулем із головним обтічником з аеродинамічними рулями, де ракетний модуль виконаний у вигляді головного відсіку останньої ступені ракети-носія, який встановлений на платформі з гідравлічним агрегатом керування, що живиться від магістралі подачі палива в рідинний двигун, а ракета-носій також містить щонайменше по одному баку рідинних компонентів палива в кожній ступені, де кожен бак містить роздільну мембрану рідинної та газової порожнин високого тиску, а у способі керування польотом ракети-носія, відхилення головного відсіку останньої ступені ракети-носія здійснюють зворотно-поступальним переміщенням штоків гідравлічних приводів, і тиском пари, утвореної в транспортно-пусковому контейнері, ракеті-носію надають поступального руху зі швидкістю, достатньою для польоту ракети-носія в атмосфері для здійснення аеродинамічного керування, а температуру в камері згоряння щонайменше одного двигуна знижують, шляхом застосування в якості компонентів ракетного пального – водню пероксиду і етанолу, в стехіометричному їх співвідношенні, де кожний компонент перебуває у водному розчині концентрації від 98 % до 100 %, і для гальмування та керування зворотним польотом ступеней ракети-носія використовують газ високого тиску з паливних баків.