

Настоящее изобретение может быть использовано в системах управления баллистических ракет и космических аппаратов. Предлагаемый способ измерения инерциального или гравитационного ускорения, действующего на баллистическую ракету, заключается в том, что измеряемое линейное ускорение воспринимается двумя акселерометрами, расположенными по одной оси чувствительности. Выходные сигналы первого и второго акселерометров, пропорциональные перемещениям чувствительных элементов соответствующих акселерометров, суммируются, в результате чего формируется сигнал, пропорциональный сумме перемещений чувствительных элементов акселерометров. Кроме того, выходные сигналы первого и второго акселерометров вычитаются, в результате чего формируется сигнал, пропорциональный разности перемещений чувствительных элементов акселерометров. Таким образом, образуется измерительная система, состоящая из двух параметрически зависимых каналов. Для суммирования и вычитания выходных сигналов акселерометров используются электромеханические устройства.