

Изобретение относится к ракетной технике. Способ состоит в приеме модулированного лазерного излучения, превращении его в электрический сигнал, формировании сигнала, пропорционального координатам летательного аппарата относительно оси луча, формировании сигналов управления путем преобразования сигналов, пропорциональных координатам летательного аппарата и связанных с лучом лазера, в систему координат, связанную с летательным аппаратом, преобразовании сигналов управления в отклонение рулей, осуществляемого с помощью рулевого привода.