

عنوان مقاله:

تلفیق روشهای پیش تنظیم و IGM در هدایت ماهواره بر ها

محل انتشار:

هشتمین کنفرانس انجمن هوافضای ایران (سال: 1388)

تعداد صفحات اصل مقاله: 8

نویسندگان:

آیدین محمدی - کارشناس پژوهشی، پژوهشگاه هوافضا، وزارت علوم، تحقیقات و فناوری - دانشک

مرتضی طایفی - کارشناس ارشد پژوهشی، پژوهشگاه هوافضا، وزارت علوم، تحقیقات و فناوری - د

جعفر روشنی یان - دانشیار دانشگاه صنعتی خواجه نصیرالدین طوسی، دانشکده مهندسی هوافضا،

خلاصه مقاله:

یک روش هدایتی مناسب برای وسایل پرتاب فضایی لازم است ضمن برخورداری از دقت کافی، دارای حجم محاسبات کم نیز باشد تا بتواند به طور online روی وسیله اجرا گردد. برای این منظور در این مقاله به کمک دو روش هدایتی پیش تنظیم و IGM به تدوین یک برنامه هدایتی کارا برای پرتاب ماهواره بر پرداخته شده است. روش هدایتی IGM که بر مبنای حل بهینه مسئله پرتاب ماهواره بر توسعه پیدا کرده است به طور گسترده در وسایل پرتاب فضایی بکار گرفته شده است. در پایان با پیاده سازی روش ارائه شده در شبیه ساز شش درجه آزادی پرواز ماهواره بر به بررسی عملکرد و نقاط قوت این روش پرداخته می شود.

کلمات کلیدی:

هدایت IGM، ماهواره بر، شبیه سازی، تزریق مداری

لینک ثابت مقاله در پایگاه سیویلیکا:

<https://civilica.com/doc/76080>

