

طراحی کنترل‌کننده‌ی فازی بهینه‌شده برای کاهش پاسخ سازه در برابر نیروهای زلزله

حاماندین مشکوه رضوی (دانشجوی دکتری)

هاشم شویعتهدار^{*} (دانشیار)

دانشکده‌ی مهندسی عمران، دانشگاه فردوسی مشهد

دوفی عرضه شده، آنچه می‌تواند
در سال ۱۳۹۵، پیش از
۱۰/۰۶/۲۰۲۲، در
۱۰/۰۶/۲۰۲۲، در
۱۰/۰۶/۲۰۲۲، در
۱۰/۰۶/۲۰۲۲، در

با توجه به بررسی سوابق پژوهشی، تاکنون مطالعات قابل توجهی در بحث‌گیری الگوریتم‌های فراکوشی برای بهینه‌سازی کنترل‌کننده‌ی فازی بر روی سازه‌های فازی الزامی به نظر نگرفته است. لذا اینجا پژوهش با تمرکز بر بهینه‌سازی کنترل‌کننده‌های فازی الزامی به نظر می‌رسد. این نوشتار به بررسی کاربرد میراگر جرمی تنظیم شده‌ی فعال (ATMD) برای کنترل پاسخ لرزه‌ی یک سازه‌ی واقعی ۱۱ طبقه پرداخته است. نیروی کنترل فعال از ترکیب کنترل‌کننده‌ی منطق فازی (FLC) و الگوریتم بهینه‌سازی ازدحام ذرات (PSO) بدست آمده است. این کنترل‌کننده‌ی فازی بهینه شده، PSFLC نامیده شده است. در این مطالعه، معیار بهینه‌سازی، کمینه‌کردن تغییرمکان یام سازه است. با توجه به تابع بدست آمده از بهینه‌سازی برای ۴ زلزله‌ی مرجع، کنترل‌کننده‌ی PSFLC با ضرایب عمومی معروفی شده است. عملکرد کنترل‌کننده‌ی پیشنهادی (PSFLC) برای زلزله‌های مختلف ارزیابی و تغییرمکان و جذر مجموع مرباعات تغییرمکان یام سازه (RMS) با کنترل‌کننده‌ای PSFLC و FLC محاسبه و با یکدیگر مقایسه شده است. تابع نشان می‌دهد، در حالی که نیروی PSFLC بیشینه در هر دو کنترل‌کننده اختلاف چندانی با هم ندارند، کنترل‌کننده‌ی PSFLC تغییرمکان و RMS تغییرمکان یام سازه، را ۱۰ الی ۳۰ درصد بیشتر از کنترل‌کننده‌ی FLC کاهش می‌دهد. بنابراین کنترل‌کننده‌ی فازی بهینه شده، (PSFLC) جایگزینی برای کنترل‌کننده‌ی فازی معمولی (FLC)، به منظور کاهش بیشتر پاسخ لرزه‌ی سازه‌ها پیشنهاد می‌شود.

shariatmadar@um.ac.ir
hessam-meshkat@yahoo.com

وازگان کلیدی: میراگر جرمی تنظیم شده‌ی فعال، کنترل‌کننده‌ی منطق فازی، الگوریتم بهینه‌سازی ازدحام ذرات، کاهش پاسخ، تحریک زلزله.

۱. مقدمه

امروزه ساخت انواع سازه‌های بلند تجاری، اداری، توربینی، و تفریحی در سراسر دنیا به سرعت رو به افزایش است. این سازه‌ها به علم اینکه عمدتاً لاغر هستند، در برابر نیروهای جانی باد و زلزله، ارتعاشات زیادی دارند، که منجر به سلب آسایش ساکنین آن می‌شوند. در ۴۰ سال اخیر، انواع مختلفی از سیستم‌های کنترل سازه‌ها (غیرفعال، نیمه‌فعال، فعال و ترکیبی) برای کاهش ارتعاشات وارد شده به سازه‌ها، ناشی از این نیروهای جانی به کار گرفته شده است. یکی از مؤثرترین این ایزارها، که توجه بسیاری از پژوهشگران را به خود جلب کرده است، میراگر جرمی تنظیم شده‌ی غیرفعال (TMD)^۱ است. TMD از یک جرم کوچک تشکیل شده است، که با کمک یک فنر و یک میراگر به یام سازه (قسمتی از ساختمان که بیشترین حرکت را دارد)، متصل می‌شود. یک TMD معمولاً براساس مد اصلی ارتعاشی

^{*} نویسنده مسئول

تاریخ دریافت: ۹/۱۰/۱۳۹۲، تاریخ اصلاحی: ۹/۶/۱۳۹۳، پذیرش: ۴/۸/۱۳۹۳.

^۵ مقایسه شده و این نتیجه به دست آمد که کنترل کننده منطق فازی پاسخ سازه را بهتر از کنترل کننده PD کاهش می دهد. همچنین برخی پژوهشگران^[۲۳، ۲۴] از کنترل کننده فازی نوع دو بازه بی (IT2FLC)^۶ برای تولید نیروی کنترل فعال در ATMD استفاده کرده و دریافت آنکه کنترل کننده ذکرشده، که قادر به درنظر گرفتن عدم قطعیت ها در پیگاه قواعد فازی است، عملکرد بهتری در برابر بارهای زلزله دارد و پاسخ سازه را بیشتر از حالتی که از کنترل کننده فازی معمولی استفاده می شود، کاهش می دهد. در پژوهش دیگری^[۲۵] نیز از ATMD و کنترل کننده فازی، برای کاهش ارتعاشات یک سازه باند در برابر نیروهای باد استفاده شده است. در پیشتر پژوهش های ذکرشده، که در آن ها از کنترل کننده فازی به عنوان الگوی کنترل استفاده شده است، توابع عضویت متغیرهای ورودی و خروجی با استفاده از روش سعی و خطاب تعیین می شوند. روش مذکور قطعاً منجر به پاسخ های بهینه نمی شود. برخی از پژوهشگران از روش های بهینه سازی فراکاوشی برای بهبود عملکرد کنترل کننده فازی استفاده کرده اند. در پژوهش دیگری^[۲۶] برای کنترل پاسخ سازه^۷ ۷۶ طبقه معيار تحت تحریک باد از یک ATMD استفاده شد و نیروی کنترل در حالی از الگوریتم منطق فازی به دست آمد، که از الگوریتم زتیک برای بهینه سازی سیستم کنترل و پارامترهای ATMD استفاده شده است.^[۲۷] همچنین در پژوهش ذکرشده نشان داده شده است که استفاده از پارامترهای شتاب و سرعت با توابع گوسی، به عنوان متغیرهای ورودی کنترل فازی، باعث کاهش بیشتر پاسخ سازه می شود. برخی پژوهشگران^[۲۰، ۲۱] نیز از ترکیب کنترل کننده منطق فازی و الگوریتم زتیک (GFLC) برای تولید نیروی کنترل در ATMD استفاده کردن و کنترل کننده ترکیبی خود را بر روی یک سازه واقعی ۱۱ طبقه قرار داده و دریافت آنکه کنترل کننده GFLC در مقایسه با کنترل کننده LQR پاسخ سازه را بیشتر کاهش می دهد. این در حالی است که کنترل کننده GFLC نسبت به LQR به نیروی کنترل بیشتر نیازمند است.

در مقایسه با الگوریتم زتیک (الگوریتمی که در بهینه سازی سیستم های فازی زیاد به کار رفته است)، می توان از سایر الگوریتم های فراکاوشی الگوریتم ازدحام ذرات (PSO) نیز استفاده نمود. PSO مزیت های زیادی از جمله پیاده سازی آسان، سرعت بالاتر همگرایی، و نیاز به زمان محاسباتی کمتر برای رسیدن به پاسخ بهینه دارد. این الگوریتم در پژوهشی در سال ۱۹۹۵ ارائه شده است.^[۲۸] PSO از حرکت طبیعی دسته جمعی پرندهگان که به یک نقطه نامعلوم مهاجرت می کنند، نشأت گرفته و از آن برای بهینه سازی بسیاری از مسائل مهندسی استفاده شده است. برخی پژوهشگران^[۲۰، ۲۹] نیز در پژوهش خود از PSO برای بهینه سازی پارامترهای ATMD استفاده کرده اند.^[۳۰]

در این پژوهش، یک کنترل کننده پیشنهادی جدید با نام PSFLC معرفی شده است. PSFLC از ترکیب الگوریتم فازی و PSO برای تولید نیروی کنترل استفاده می کند. از PSO برای بهینه سازی پارامترهای کنترل کننده فازی، که بر روی یک ATMD که در بام یک سازه ۱۱ طبقه عمل می کند، استفاده شده است. معيار بهینه سازی، کمینه کردن بیشینه تغییر مکان بام سازه است. در این نوشتار ابتدا پارامترهای سیستم فازی با استفاده از الگوریتم PSO برای هر یک از زلزله های معروف شده توسط انجمن بین المللی کنترل سازه ها (Kobe, Northridge, El-Centro, Hachinohe و Hachinohe) بهینه شده و سپس با استفاده از نتایج به دست آمده و به کارگیری مجدد الگوریتم PSO، پارامترهای کنترل کننده PSFLC با نام PSFLC معرفی شده است. توانایی کنترل کننده معرفی شده در کاهش پاسخ سازه ها، برای انواع زلزله های میدان - دور و میدان - نزدیک بررسی شده است. پاسخ سازه کنترل شده با ATMD توسط کنترل کننده PSFLC با نتایج حاصل از کنترل کننده

می شود. جرم ATMD، در مقایسه با TMD بسیار کوچکتر است. مطالعات توری و آزمایشگاهی زیادی بر روی ATMD برای کاهش پاسخ سازه ها تحت ارتعاشات زلزله انجام شده است. در پژوهشی در سال ۱۹۷۳^[۳۱] عملکرد یک نیروی فعال بر روی یک TMD به صورت توری مطالعه شد و میراگر و فنر متصل به TMD با یک جک هیدرولیکی جایگزین شد. در پژوهش دیگری در سال ۱۹۷۹^[۳۰] به عنوان اولین پژوهش، امکان کاربرد یک ATMD در یک پژوهشی واقعی مهندسی عمران مطالعه شده است. برخی پژوهشگران^[۳۲] نیز نظریه هی Lund را به کار گرفته و آن را گشترش داده و از کنترل بهینه مرتبه دوم خطی (LQR)^۸ برای وارد کردن نیروی کنترل به استفاده کرده اند. برای اولین بار در دنیا در سال ۱۹۹۱^[۳۳]، نیز ATMD برای کاهش پاسخ یک سازه واقعی ۱۰ طبقه، که تحت نیروهای خارجی زلزله و طوفان قرار داشت، استفاده شده است. همچنین در سال ۱۹۹۲^[۳۴] روشی پیشنهاد شده است که در آن پارامترهای ATMD و ضرایب نیروی کنترل به طور هم زمان در حوزه بسیار بینهای شده اند.^[۳۵] در پژوهش دیگری^[۳۶] برای اولین بار در مقایسه با ضرایب کنترلی کامل برای یک سازه، که مد اول آن به صورت یک سازه ویک درجه آزادی مدل شده بود، طراحی شد. برخی پژوهشگران نیز در مطالعه خود با استفاده از آنالیز پارامتری پاسخ سازه، روش جدیدی را برای طراحی ATMD پیشنهاد کرد و آنالیزهای انجام شده آنها نشان داده است که روش کنترلی پیشنهادی، آنها شتاب سازه را در مقایسه با روش LQR، بیشتر کاهش می دهد.^[۳۷] در تمامی مطالعاتی که تاکنون انجام شده است، عمدتاً ضرایب نیروی کنترلی و پارامترهای میراگر جرمی تنظیم شده (سختی و میراگری) برای بارگذاری های مختلف باد و زلزله بهینه شده است. برای پیدا کردن پارامترهای بهینه ذکرشده، یا پاسخ سازه و یا نیروی کنترل فعال کمینه می شوند. روش های مورد استفاده عموماً به محاسبات ریاضی قابل توجهی نیاز دارند و عمدتاً زمان بر هستند. در سال های اخیر، استفاده از الگوریتم های نوین، مانند منطق فازی برای تولید نیروی کنترل رواج یافته است.^[۳۸] توری منطق فازی برای اولین بار در سال ۱۹۷۰^[۳۹] مطرح شده است.^[۴۰] از مهم ترین مزایای کنترل کننده منطق فازی، پیاده سازی بسیار ساده ای آن است که مدل سازی آن به روابط پیچیده ریاضی نیازی ندارد. علاوه بر این، کنترل کننده منطق فازی می تواند در مواجه با انواع عدم قطعیت های موجود در سازه و بارگذاری، عملکرد قابل قبول داشته باشد. توری منطق فازی، نیروی کنترل فعال را با استفاده از دانش تجربی بشر تخمین می زند و برخلاف سایر الگوریتم های کنترلی به اطلاعات ورودی زیادی نیاز ندارند. در پژوهشی در سال ۱۹۹۸^[۴۱] برای اولین بار به بررسی عملکرد کنترل کننده فازی بر روی یک ATMD، برای کنترل پاسخ سازه^۹ ۳ طبقه معيار پرداخته شده است. برخی پژوهشگران^[۴۲] نیز به بررسی اثربخشی ATMD برای کنترل پاسخ سازه^{۱۰} ۲۶ طبقه معيار که تحت نیروی زلزله قرار گرفته بود، پرداخته^[۴۳] و نیروی کنترل را از دو روش کنترلی دوم گوسی (LQG)^{۱۰} و منطق فازی محاسبه کرده و دریافت آنکه کنترل کننده منطق فازی، عملکرد بهتری نسبت به کنترل کننده LQG دارد. پژوهشگران دیگری نیز^[۴۳] عملکرد کنترل کننده منطق فازی را در تولید نیروی کنترل برای ATMD سازه^{۱۱} ۵ طبقه که در آزمایشگاه ساخته شده بود، مطالعه کرده و نتیجه گرفته اند که عملکرد کنترل کننده منطق فازی به لحاظ مقدار کاهش پاسخ سازه و بیشینه نیروی کنترل فعال تولید شده، مشابه با عملکرد LQR است و آنها همچنین از توابع عضویت مثلثی برای متغیرهای ورودی و خروجی کنترل کننده فازی استفاده کرده اند. در پژوهش دیگری^[۴۴] نیز یک ATMD بر روی بام و یک جک هیدرولیکی در طبقه اول یک سازه^{۱۲} ۱۵ طبقه قرار داده شد و از منطق فازی به عنوان الگوی کنترل استفاده و عملکرد کنترل کننده فازی با کنترل کننده تابعی

به سازه متصل شده است. نیروی کنترل فعال در جک، یک بار از طریق کنترل کننده PSFLC فازی معمولی (FLC) و باز دیگر از طریق کنترل کننده PSFLC تعیین شده است. معادله حرکت سازه با ATMD، که تحت تحریک زلزله در تراز پایه قرار دارد با رابطه ۱ بیان شده است:

$$[M]\{\ddot{y}\} + [C]\{\dot{y}\} + [K]\{y\} = -[M]\{E\}\ddot{x}_g + [E_f].F \quad (1)$$

که در آن، $\{y\}$ ، $\{\dot{y}\}$ و $\{\ddot{y}\}$ به ترتیب بردارهای شتاب، سرعت و تغییرمکان طبقات است. $[E]$ بردار تأثیر نامیده می‌شود، که یک ماتریس سنتوی است و تمامی درایه‌های آن ۱ است. ماتریس $[E_f]$ موقعیت نیروی کنترل فعال را نشان می‌دهد. ماتریس‌های $[M]$ ، $[C]$ و $[K]$ به ترتیب ماتریس‌های جرم، میرایی و سختی سازه‌ی ۱۱ طبقه با ATMD هستند. وظیفه معرف نیروی زلزله است، که از طریق جایی پایه به سازه اعمال می‌شود.

میرایی دو مردم اول سازه، ۵٪ میرایی بحرانی در نظر گرفته شده و بسامدهای مدیهای اول و دوم سازه به ترتیب ۶۵٪ و ۳۵٪ را دیدان بر ثانیه هستند. به این ترتیب، ماتریس میرایی سازه از روش ریلی محاسبه شده است. میراگر جرمی بروی مد اول سازه تنظیم و جرم آن ۳٪ جرم کل سازه و با نسبت میرایی ۷٪ انتخاب شده است.^[۱۷] این جمن بین المللی کنترل سازه‌ها، برای مقایسه عملکرد کنترل کننده‌های مختلف با یکدیگر تحت نیروهای زلزله، زلزله‌ی مرتع را معرفی کرده است. این زلزله‌ها شامل دور و دو زلزله‌ی میدان - نزدیک هستند. در این پژوهش زلزله‌های میدان - دور و زلزله‌ی میدان - نزدیک هستند. در خود به کار رفته‌اند، در حالی که زلزله‌ی میدان - نزدیک Kobe با مقادیر واقعی خود مقادیر واقعی خود و زلزله‌ی میدان - نزدیک Kobe با ۴۰٪ مقدار اصلی خود به کار رفته است.^[۲۷] زلزله‌های میدان - نزدیک به دلیل داشتن شتاب‌های بسیار بالا باعث بروز رفتار غیرخطی در سازه می‌شوند. کاهشی که در مقادیر اصلی شتاب پایه‌های زلزله‌ای Kobe و Northridge انجام شده است، به منظور نگهداشتن رفتار سازه در محدوده کشسان است. بیشینه‌ی شتاب واقعی برای زلزله‌های Kobe، Elcentro و Hachinohe g^۰، ۲۲۵/۰، ۲۴۱۷ و ۸۱۷۸ g^۰ و ۸۲۶۰ g^۰ بوده است. برای یک تحلیل آسان و سریع، معادلات تعادل دینامیکی سازه به فرم فضایی حالت در آمده و در این فضا حل شده‌اند.

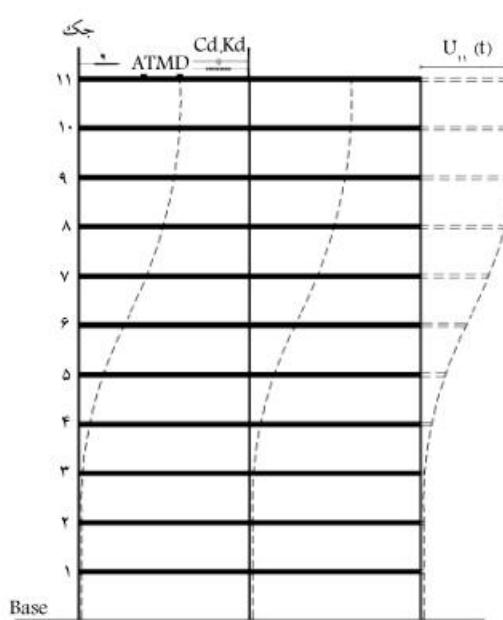
۳. سیستم منطق فازی

تئوری منطق فازی برای اولین بار در سال ۱۹۷۵ معرفی شده است.^[۲۰] منطق فازی از عبارات زبانی برای تولید نیروی کنترل استفاده می‌کند. مهم‌ترین تفاوت بین سیستم‌های فازی و روش‌های کلاسیک این است که تئوری فازی به هر یک از متغیرهای ورودی و خروجی،تابع عضویتی بین ۰ و ۱ نسبت می‌دهد، در حالی که روش‌های کلاسیک، هر متغیر ورودی و خروجی را به صورت ۰ و ۱ می‌بینند. با این توصیف، تئوری منطق فازی می‌تواند عدم قطعیت‌های موجود در سازه و همچنین رفتار غیرخطی احتمالی سازه را مدیریت کند. عدم قطعیت‌ها به شکل‌های متفاوتی در سازه‌ها ظاهر می‌شوند. بارهای اعمالی به سازه‌ها، پاسخ‌های اندازه‌گیری شده توسط حسگرها و مصالحی که اعضاء سازه از آنها ساخته شده‌اند، عدم قطعیت دارند. رفتار غیرخطی نیز غالباً به صورت تغییرشکل‌های بزرگ و یا تشکیل مفاصل خیری در سازه‌ها بروز می‌کند. با کاهش بیشینه‌ی شتاب زلزله‌های میدان - نزدیک و همچنین کاهش تغییرمکان سازه توسط سیستم کنترلی،

فازی معمولی (FLC) مقایسه و نتایج نشان داده است که کنترل کننده FLC تغییرمکان طبقه‌ی بام و جذر مجموع مربuat^۷ RMS تعیین مکان بام سازه را ۱۰٪ درصد بیشتر از کنترل کننده FLC کاهش می‌دهد. این در حالی است که نیروی کنترل بیشینه، در هر دو کنترل کننده اختلاف چندانی با هم ندارند.

۲. مدل سازه‌ی بی

مدل مورد استفاده در این پژوهش، یک ساختمان ۱۱ طبقه است (شکل ۱).^[۱۷] سقف‌ها کاملاً صلب بوده و برای هر طبقه، یک درجه آزادی انتقالی افقی در نظر گرفته شده است. جرم طبقات نیز در تراز سقف‌ها متمرکز شده‌اند. بنابراین ماتریس سختی سازه به صورت برشی و ماتریس جرم به صورت قطری است. مقادیر جرم‌ها و سختی‌های طبقات، در جدول ۱ نشان داده شده است. بر روی بام سازه یک میراگر جرمی قرار گرفته است، که با یک جک هیدرولیکی



شکل ۱. مدل سازه‌ی بی.

جدول ۱. مقادیر جرم و سختی طبقات.

شماره‌ی طبقه (N/m)	جرم (kg)	سختی (kg)
۴,۶۸ + ۰.۸	۲۱۵۳۷۰	۱
۴,۷۶ + ۰.۸	۲۰۱۷۵۰	۲
۴,۶۸ + ۰.۸	۲۰۱۷۵۰	۳
۴,۵۰ + ۰.۸	۲۰۰۹۳۰	۴
۴,۵۰ + ۰.۸	۲۰۰۹۳۰	۵
۴,۵۰ + ۰.۸	۲۰۰۹۳۰	۶
۴,۵۰ + ۰.۸	۲۰۳۱۸۰	۷
۴,۳۷ + ۰.۸	۲۰۲۹۱۰	۸
۴,۳۷ + ۰.۸	۲۰۲۹۱۰	۹
۴,۳۷ + ۰.۸	۱۷۶۱۰۰	۱۰
۳,۱۲ + ۰.۸	۶۶۲۳۰	۱۱

مانند سایر الگوریتم‌های فراکاوشی، پاسخ بهینه‌ی یک مستله را با تعداد زیادی تکرار می‌داشته‌ی کند. این الگوریتم سرعت بالاتری در هم‌گرایی دارد و برای رسیدن به پاسخ بهینه به مدت زمان محاسباتی کمتری نسبت به الگوریتم زنگنه‌ی -الگوریتمی که در پیشتر پژوهش‌های پیشین از آن استفاده شده است.^[۱۷] نیاز دارد. در PSO برخلاف الگوریتم زنگنه‌ی که در آن کروموزوم‌های (پاسخ‌های) جدید تولید و جایگزین کروموزوم‌های (پاسخ‌های) قدیمی می‌شوند، پرندگان (پاسخ‌جیدیدی) تولید نمی‌شود و پرندگان (پاسخ‌ها) حرکت طبیعی خود را به سمت مقصد (پاسخ بهینه) ادامه می‌دهند.

در الگوریتم PSO، هر پاسخ مستله به صورت یک پرنده (ذره) که یک مقدار و یک سرعت دارد، مشخص شده است. هر پرنده در یک جهت مشخص پرواز می‌کند و پرندگانی را که موقعیت بهتری دارد، جستجو می‌کند (بهترین موقعیت فردی هر پرنده)، پرندگان سرعت خود را تغییر می‌دهند و از پرندگانی دیگر سبقت می‌گیرند تا در موقعیت بهتری قرار گیرد. این عمل را تک‌تک پرندگان انجام می‌دهند تا درنهایت، همگی پرندگان (همه‌ی پاسخ‌ها) به مقصد (پاسخ بهینه) برسند. در این عملیات، هر پرندگان از تجربه‌ی شخصی خود و تجربه‌ی سایر پرندگان استفاده می‌کند تا به موقعیت مطلوب برسد. مرحله الگوریتم PSO به این شرح است:

گام ۱. در ابتدا N ذره به طور تصادفی تولید می‌شوند. هر ذره موقعیتی در یک فضای d بعدی دارد و d تعداد متغیرهایی است که باید بهینه شوند.

گام ۲.تابع هدف به ازاء هر ذره محاسبه می‌شود. هر ذره وضعیت X_i و سرعت V_i دارد (رابطه‌ی ۳):

$$X_i = (X_{i1}, \dots, X_{id}), \quad V_i = (V_{i1}, \dots, V_{id}) \quad (3)$$

هر ذره موقعیتی دارد که در آن، ذره در بهترین حالت خود قرار گرفته است (P_{Besti}). بهترین موقعیتی که مجموعه‌ی ذرات تاکنون داشته‌اند با (G_{Besti}) نشان داده می‌شود.

گام ۳. موقعیت و سرعت جدید هر ذره برای رسیدن به موقعیت بهتر، با توجه به موقعیت ذره در گام قبل، با استفاده از رابطه‌های ۴ و ۵ بهینگام می‌شود:

$$\begin{aligned} \text{New } V_i &= W \cdot \text{current } V_i + C_1 \cdot \text{Rand}_1 \cdot (P_{Besti} - X_i) \\ &\quad + C_2 \cdot \text{Rand}_2 \cdot (G_{Besti} - X_i) \end{aligned} \quad (4)$$

$$\text{New position } X_i = \text{Current position } X_i + \text{New } V_i \quad (5)$$

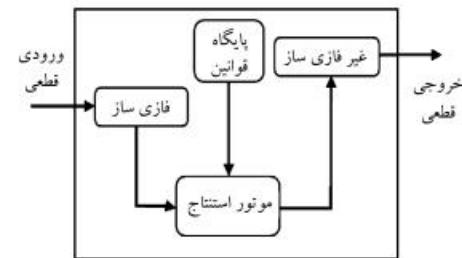
اکنون ذرات موقعیت‌های جدید و سرعت‌های جدید دارند. C_1 و C_2 دو ضریب ثابت هستند، که به ترتیب بیانگر بهترین وضعیت هر ذره و بهترین وضعیت همسایگی‌های ذره هستند. ضریب W نقش متعادل‌کردن بین جستجوی موضعی و جستجوی کلی را دارد، که به طور خطی از $1/4$ تا $1/5$ هست. C_1 و C_2 دو تابع مستقل تصادفی در بازه‌ی $[0, 1]$ هستند. V_i نیز در بازه‌ی $[-V_{\max}, V_{\max}]$ تغییر می‌کند.

گام ۴. گام‌های ۲ و ۳ مرتبه انجام می‌شوند و سپس موقعیت بهترین ذره به دست می‌آید، پارامترهای بهینه‌شده تعیین می‌شوند و فرایند بهینه‌سازی به اتمام می‌رسد.

در این پژوهش پارامترهای الگوریتم PSO به این شرح انتخاب شده‌اند:

$$B = 100; \quad N = 20; \quad d = 6; \quad C_1 = C_2 = 2;$$

$$W = 1; \quad V_{\max} = 2$$



شکل ۲. ساختار یک سیستم فازی.

می‌توان از تغییرشکل‌های بزرگ و بروز مفاصل خمیری در سازه تا حد ممکن جلوگیری کرد. به این ترتیب می‌توان این انتظار را داشت که رفتار سازه در حد قابل قبولی خطی باشد. در این پژوهش، کارایی کنترل‌کننده‌ی فازی فقط در بررسی عدم قطعیت‌هایی که ناشی از بارهای ورودی به سازه بوده است، بررسی شده است.

کنترل‌کننده‌ی فازی از ترکیب قوانین اگر - آنگاه، نیروی کنترل را تخمین می‌زنند. یک قانون اگر - آنگاه فازی، از دو بخش مقدم و تالی تشکیل شده است. مثلاً داریم (رابطه‌ی ۲):

$$\text{If } x_1 = A_1 \text{ and } x_2 = A_2 \dots \text{ and } x_i = A_i \text{ Then } y = B \quad (2)$$

که در آن، x_i ها و y به ترتیب متغیرهای ورودی و خروجی، A_i ها و B نیز متغیرهای فازی هستند. برای رسیدن به یک سطح مطلوب از کنترل، مجموعه‌یی از قوانین اگر - آنگاه نیاز است. یک کنترل‌کننده‌ی فازی همان‌طور که در شکل ۲ مشاهده می‌شود، از ۴ قسمت مهم تشکیل شده است:

- فازی ساز: در این قسمت، متغیرهای ورودی اندازه‌گیری شده که اعداد قطعی هستند، به مجموعه‌های فازی نگاشت می‌شوند. با این کار، متغیرها آماده‌ی ورود به قوانین اگر - آنگاه فازی می‌شوند.

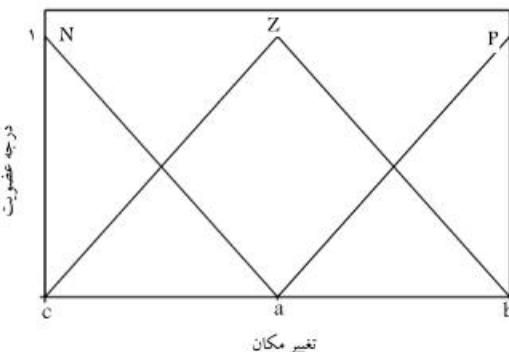
- قوانین فازی ساز: قوانین فازی، مجموعه‌یی از قواعد اگر - آنگاه هستند، که توسط افزاد خبره ساخته می‌شوند. با ترکیب این قواعد با یکدیگر می‌توان به سطح مطلوبی از کنترل موردنظر دست یافت.

- موتور استنتاج: در این بخش که مهم‌ترین قسمت یک کنترل‌کننده‌ی فازی است، قوانین فازی با یکدیگر ترکیب می‌شوند و خروجی که معمولاً نیروی کنترل است، به صورت یک متغیر فازی ارائه می‌شود. معمول‌ترین موتور استنتاج، که در این پژوهش نیز از آن استفاده شده، موتور استنتاج مدانی است.

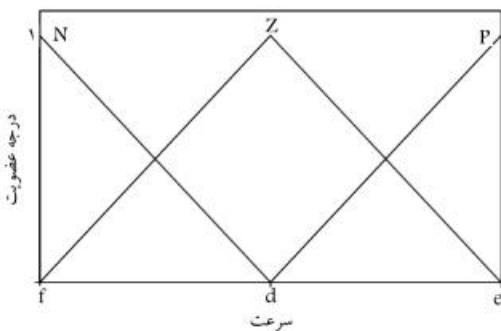
- غیرفازی ساز: بعد از اینکه خروجی موتور استنتاج، به صورت یک متغیر فازی معلوم شد، باید توسط یک غیرفازی ساز به متغیر قطعی تبدیل شود. در این پژوهش، از غیرفازی ساز میانگین مراکز، برای تبدیل متغیر فازی به متغیر قطعی استفاده شده است.

۴. الگوریتم ازدحام ذرات

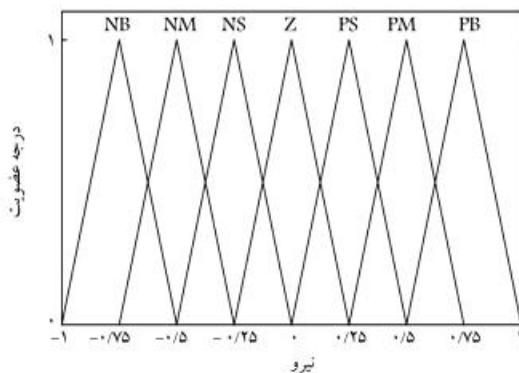
مشکلاتی که در الگوریتم‌های بهینه‌سازی کلاسیک وجود دارد، باعث گسترش کاربرد الگوریتم‌های بهینه‌سازی فراکاوشی شده است. در سال ۱۹۹۵ الگوریتم جدیدی به نام ازدحام ذرات (PSO) ارائه شد، که از حرکت دسته‌جمعی پرندگان که همگی در حال حرکت به یک مقصد نامعلوم هستند، الهام گرفته شده است.^[۱۷]



شکل ۴. توابع عضویت ورودی (تغییر مکان).



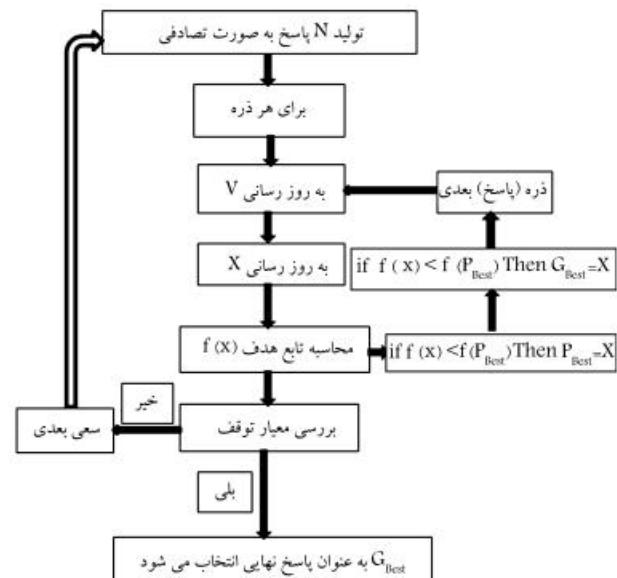
شکل ۵. توابع عضویت ورودی (سرعت).



شکل ۶. توابع عضویت خروجی انیروی کنترل.

جدول ۲. متغیرهای فازی.

تعریف	تابع عضویت	متغیر
Positive	P	
Zero	Z	ورودی
Negative	N	
Positive Big	PB	
Positive Medium	PM	
Positive Small	PS	
Zero	Z	خروجی
Negative Small	NS	
Negative Medium	NM	
Negative Big	NB	



شکل ۳. ساختار الگوریتم PSO.

فلوچارتی که بیانگر نحوه اجرای الگوریتم PSO است، در شکل ۳ نمایش داده شده است.

در این پژوهش تابع هدف (معیار بهینه‌سازی)، کمینه کردن تغییر مکان یام سازه‌ی ۱۱ طبقه، تحت تحریک زلزله است. از آنجا که متغیرهای ورودی به کنترل کننده‌ی فازی، نقش بسیار مهمی در تعیین نیروی کنترل دارند و توابع عضویت آن‌ها نیز می‌توانند از ا نوع مختلفی انتخاب شود، لذا انتخاب صحیح و بهینه‌ی توابع عضویت مذکور اهمیت ویژه‌ی دارد. بنابراین، مراکز توابع عضویت متغیرهای ورودی کنترل کننده‌ی فازی (تغییر مکان و سرعت)، به عنوان متغیرهای بهینه‌سازی انتخاب شده‌اند. پس از بدست آوردن مركز تابع عضویت بهینه برای هر زلزله، با استفاده مجدد از الگوریتم PSO، پارامترهای کنترل کننده‌ی PSFLC، که پارامترهای عمومی نامیده می‌شوند، بدست آمده است.

۵. طراحی کنترل کننده‌ی فازی بهینه‌شده (PSFLC)

در این پژوهش، به منظور طراحی کنترل کننده‌ی PSFLC از یک سازه‌ی واقعی ۱۱ طبقه، [۱۷] که یک ATMD بر روی یام آن قرار گرفته، استفاده شده است. نیروی کنترل فعال از ترکیب کنترل کننده‌ی منطق فازی و الگوریتم بهینه‌سازی PSO به دست آمده است. کنترل کننده‌ی PSFLC، با استفاده از دو متغیر ورودی تغییر مکان و سرعت یام سازه، هر یک با ۳ تابع عضویت مثلثی و یک متغیر خروجی (نیروی کنترل فعال) با ۷ تابع عضویت مثلثی طراحی شده است. این تابع عضویت در بازه [۱، -۱] تعریف و به ترتیب در شکل‌های ۴ الی ۶ نشان داده شده‌اند. شرح حروف مخفف نشان داده شده بر روی تابع عضویت، نیز در جدول ۲ ارائه شده است.

در ابتدا با به کارگیری الگوریتم PSO، مراکز بهینه‌ی توابع عضویت متغیرهای ورودی (تغییر مکان و سرعت)، f, e, d, c, b, a ، برای هر یک از زلزله‌های Hachinohe، Elcentro، Kobe، Northridge به دست آمده است (جدول ۳). در فرایند بهینه‌سازی، کران پایین و بالای همه پارامترها به ترتیب ۱ و -۱ است. معیار

جدول ۳. پارامترهای بهینه‌شدهٔ توابع عضویت فازی متغیرهای ورودی برای ۴ زلزله.

<i>c</i>	<i>b</i>	<i>a</i>	زلزله‌ها
-۰/۶۵۰۷۸	<i>c</i> _۱	۰/۲۰۲۰	Hachinohe
-۰/۲۶۹۵	<i>c</i> _۲	۰/۸۳۹۶	El-Centro
۰	<i>c</i> _۳	۰/۵۴۳۱	Kobe
-۱	<i>c</i> _۴	۱	Northridge
<i>f</i>	<i>e</i>	<i>d</i>	زلزله‌ها
-۰/۸۶۷۵	<i>f</i> _۱	۱	Hachinohe
-۰/۴۰۲۷	<i>f</i> _۲	۰/۷۲۸۲	El-Centro
-۱	<i>f</i> _۳	۰/۶۹۷۲	Kobe
-۱	<i>f</i> _۴	۱	Northridge

جدول ۴. پارامترهای عمومی.

پارامترهای عمومی						
<i>f</i> _g	<i>e</i> _g	<i>d</i> _g	<i>c</i> _g	<i>b</i> _g	<i>a</i> _g	مقدار
-۰/۸۴۲۵	۰/۸۵۶۴	۰/۱۱۰۸	-۰/۴۶۸۶	۰/۶۴۶۲	-۰/۴۸۳۵	

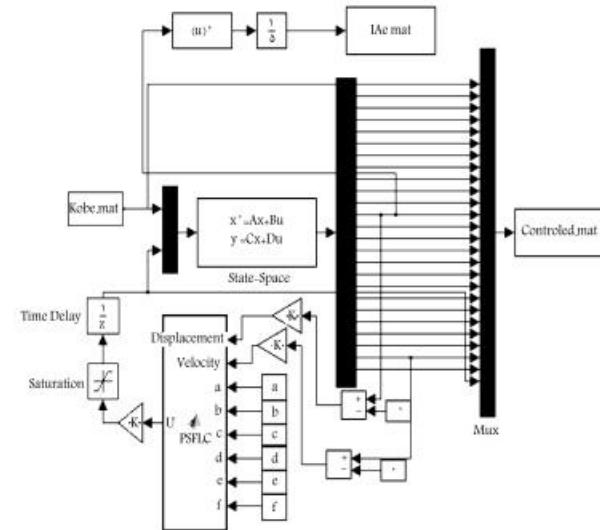
است. به این ترتیب که در رابطهٔ ۶، پارامترهای *b*_g, *e*_g, *d*_g, *c*_g و *f*_g به ترتیب جایگزین *a*_g و همچنین به جای پارامتر *a*، به ترتیب سایر پارامترهای *e*_i, *d*_i, *c*_i, *b*_i و *f*_i؛ جایگزین شده‌اند. به این ترتیب پارامترهای عمومی کنترل‌کنندهٔ PSFLC به دست آمده‌اند، که در جدول ۴ نشان داده شده است.

۶. بررسی عملکرد کنترل‌کنندهٔ PSFLC

برای بررسی عملکرد کنترل‌کنندهٔ PSFLC که در قسمت قبل طراحی شده است، از زلزله‌های متفاوت میدان-دور و میدان-نزدیک استفاده شده است. خصوصیات این زلزله‌ها که هر یک محتواً بسامدی و زمان بارگذاری متفاوت و شتاب‌های بیشینه‌ی مختلفی دارند، در جدول ۵ نشان داده شده است.

از آنجایی که پایداری یک سازه معمولاً به بیشینه‌ی تغییرمکان آن که در باز است، مربوط می‌شود؛ از این معیار و RMS تغییرمکان باز برای بررسی توانایی کنترل‌کنندهٔ PSFLC و مقایسه‌ی عملکرد آن با کنترل‌کننده FLC در کاوش پاسخ سازه استفاده شده است. تغییرمکان باز و RMS تغییرمکان باز در سازه‌ی ۱۱ طبقه، برای کنترل‌کننده‌های PSFLC و FLC به همراه درصد کاهش آنها نسبت به سازه‌ی کنترل شده، برای زلزله‌های مختلف محاسبه و به ترتیب در جدول‌های ۶ و ۷ نشان داده شده است. لازم به ذکر است کنترل‌کنندهٔ FLC بهینه نیست و دارای توابع عضویتی با مرآکز ۱، ۰ و -۱، برای توابع عضویت تغییرمکان و سرعت است.

همان‌طور در جدول ۶ مشاهده می‌شود، کنترل‌کنندهٔ FLC تغییرمکان باز سازه را در حدود ۲۳٪ برای زلزله‌ی Kern-County و در حدود ۵۲٪ برای زلزله‌ی Chi-Chi کاهش می‌دهد. این در حالی است که کنترل‌کنندهٔ PSFLC تغییرمکان باز را برای زلزله‌های Chi-Chi و Kern-County به ترتیب در حدود ۳۷ و ۶۲ درصد کاهش می‌دهد. همچنین، کنترل‌کنندهٔ PSFLC تغییرمکان باز برای زلزله‌های Landers و Coalinga به ترتیب در حدود ۵۷ و ۴۱ درصد کاهش می‌دهد. این مقادیر کاهش برای کنترل‌کنندهٔ FLC برای زلزله‌های مذکور به ترتیب ۴۶ و ۱۳ درصد است. این نتایج نشان می‌دهند که کنترل‌کنندهٔ PSFLC برای تغییرمکان سازه را در حدود ۱۰٪ بیشتر از کنترل‌کنندهٔ FLC برای زلزله‌های Chi-Chi و Coalinga کاهش می‌دهد. همچنین، کنترل‌کنندهٔ PSFLC تغییرمکان



شکل ۷. شبیه‌سازی مدل معرفی شده با نرم افزار Matlab.

بهینه‌سازی نیز کمینه کردن تغییرمکان باز سازه است. کلیه‌ی شبیه‌سازی‌ها با نرم افزار Matlab اجرا شده است (شکل ۷).

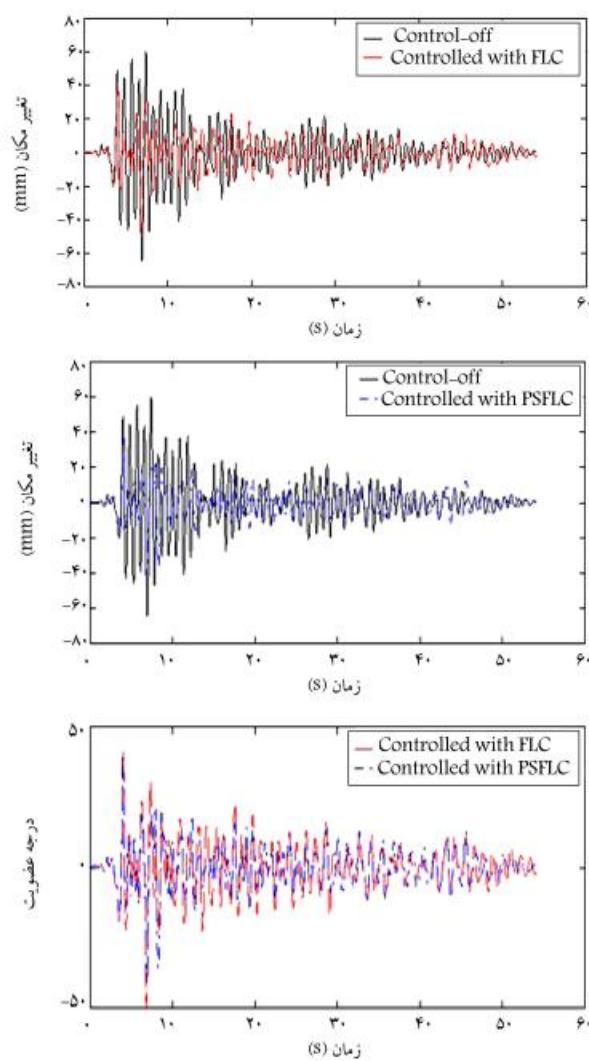
پس از محاسبه‌ی پارامترهای بهینه برای هر یک از زلزله‌ها، باید پارامترهای عمومی کنترل‌کنندهٔ PSFLC محاسبه شوند. پارامترهای کنترل‌کنندهٔ PSFLC با *a*_g, *b*_g, *c*_g, *d*_g, *e*_g و *f*_g (پارامترهای عمومی) نشان داده شده و برای محاسبه‌ی آنها، مجدداً از الگوریتم PSO استفاده شده است. با بهکاربردن الگوریتم PSO خطای برای هر یک از پارامترهای عمومی کمینه شده است. به عنوان مثال، پارامتر *a*_g با رابطهٔ ۶ محاسبه شده است:

$$E(a_g) = \left[\frac{1}{N} \sum_{i=1}^N (a_g - a_i) \right]^{1/2} \quad (6)$$

که در آن، *N* تعداد زلزله بوده که برابر با ۴ است. *a*_i پارامتر بهینه‌شده‌ی برای زلزله‌ی *i* آمده و *a*_g پارامتر عمومی کنترل‌کنندهٔ PSFLC است. رابطهٔ ۶ به طریق مشابه برای محاسبه‌ی سایر پارامترهای عمومی *b*_g, *c*_g, *d*_g, *e*_g و *f*_g به کار رفته

جدول ۵. مشخصات زلزله‌ها.

شماره	نام زلزله	نوع زلزله	ایستگاه	مدت زمان (ثانیه)	بیشینه‌ی شتاب (g)
۱	Kern-County	میدان - دور	Taft Lincoln School	۵۴/۱۵	۰/۱۷۸
۲	Chi-Chi	میدان - دور	CHY ۶۱	۸۹/۹۵	۰/۳۵۳
۳	Landers	میدان - نزدیک	۲۴ Lucerne	۴۸/۱۲	۰/۷۸۵
۴	Coalinga	میدان - نزدیک	Transmitter Hill	۲۱/۷۵	۰/۸۴



شکل ۸. مقایسه‌ی تاریخچه‌ی زمانی تغییرمکان بام سازه برای حالت‌های مختلف سازه‌ی کنترل نشده و سازه‌ی کنترل شده با کنترل‌کننده‌های FLC و PSFLC برای زلزله‌ی Kern-County.

قابل ملاحظه‌ی کاهش یافته است. RMS تغییرمکان بام، بیانگر مقدار متوسط تغییرمکان بام سازه در مدت زمان اعمال بارگذاری است، که مقادیر آن برای زلزله‌های مختلف در جدول ۷ ارائه شده است. مقدار کاهش RMS تغییرمکان بام برای کنترل‌کننده‌ی FLC نسبت به سازه‌ی کنترل نشده برای زلزله‌های Coalinga، Chi-Chi، Kern-County، Landers و Landers است. این مقادیر کاهش برای کنترل‌کننده‌ی PSFLC برای زلزله‌های ذکر شده به

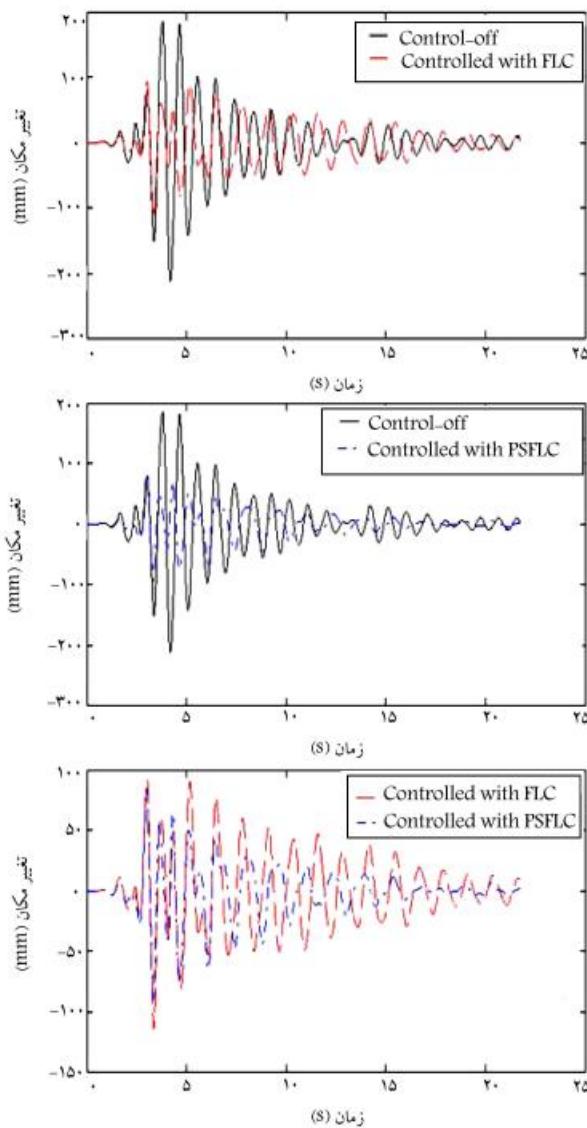
جدول ۶. تغییرمکان بام سازه به همراه درصد کاهش آنها برای کنترل‌کننده‌های FLC و PSFLC.

زلزله	تغییرمکان بام سازه (امیلیمتر)		کاهش پاسخ	نسبت به پاسخ	پاسخ سازه‌ی کنترل شده با	پاسخ سازه‌ی کنترل نشده (%)
	PSFLC	FLC	PSFLC	FLC	PSFLC	FLC
Kern-County	۲۷	۲۳	۴۱	۵۰	۶۵	
Chi-Chi	۶۲	۵۲	۶۸	۸۴	۱۷۵	
Coalinga	۵۷	۴۶	۹۲	۱۱۵	۲۱۳	
Landers	۴۱	۱۳	۴۴	۶۵	۷۵	

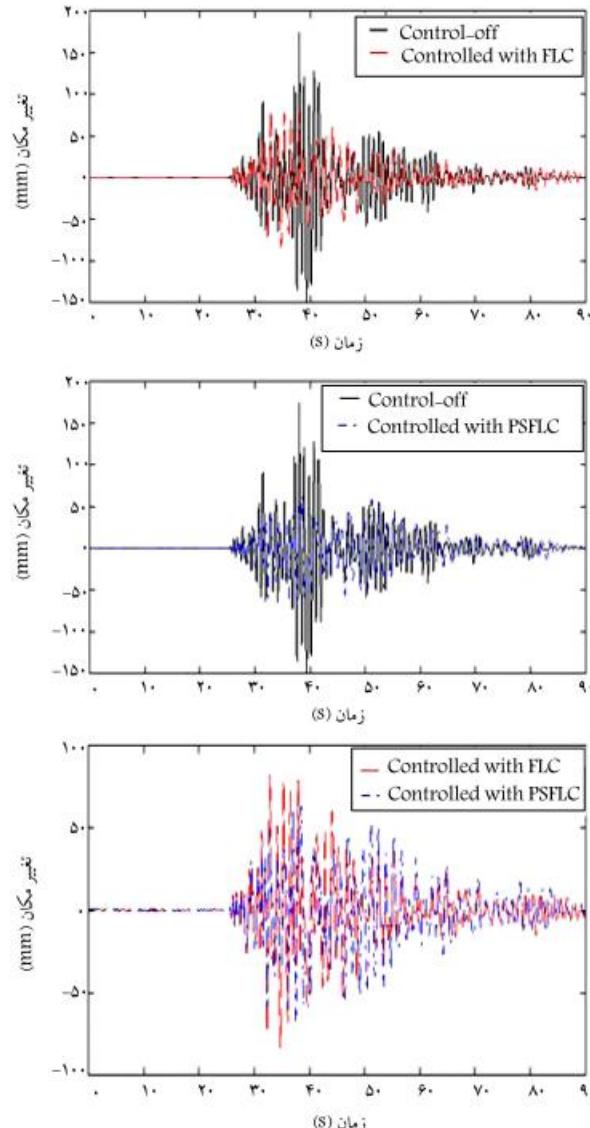
جدول ۷. RMS تغییرمکان بام سازه به همراه درصد کاهش آنها برای کنترل‌کننده‌های PSFLC و FLC.

زلزله	RMS تغییرمکان بام سازه (امیلیمتر)		کاهش پاسخ	نسبت به پاسخ	پاسخ سازه‌ی کنترل شده با	پاسخ سازه‌ی کنترل نشده (%)
	PSFLC	FLC	PSFLC	FLC	PSFLC	FLC
Kern-County	۴۶	۳۸	۷/۶	۸/۷	۱۴	
Chi-Chi	۳۷	۳۶	۱۶/۸	۱۷	۲۷	
Coalinga	۵۶	۳۵	۲۱	۳۱	۴۸	
Landers	۱۸	۹	۹	۱۰	۱۱	

بام را به ترتیب در حدود ۱۵ و ۲۷ درصد بیشتر از کنترل‌کننده‌ی FLC برای زلزله‌های Kern-County و Landers کاهش می‌دهد. شکل‌های ۸ الی ۱۱ تاریخچه‌ی تغییرمکان بام سازه‌ی ۱۱ طبقه را برای حالت‌های مختلف سازه‌ی کنترل نشده^۸ و سازه‌ی کنترل شده با کنترل‌کننده‌های FLC و PSFLC برای هر یک از زلزله‌های Chi-Chi، Kern-County، Coalinga و Landers به ترتیب نشان می‌دهد. در هر یک از شکل‌ها، ابتدا پاسخ سازه‌ی کنترل شده با پاسخ سازه‌ی کنترل شده با کنترل‌کننده‌ی FLC مقایسه شده است. سپس در شکل دوم، پاسخ سازه‌ی کنترل شده با پاسخ سازه‌ی کنترل شده با کنترل‌کننده‌ی PSFLC مقایسه و در شکل سوم پاسخ‌های سازه‌ی کنترل شده با کنترل‌کننده‌های FLC و PSFLC با یکدیگر مقایسه شده است. با توجه به شکل‌های ۸ الی ۱۱ مشاهده می‌شود که تغییرمکان بام سازه برای هر دو کنترل‌کننده‌ی FLC و PSFLC در مدت زمان اعمال زلزله، به طور



شکل ۸. مقایسه تاریخچه زمانی تغییر مکان بام سازه برای حالت های مختلف کنترل نشده و سازه های کنترل شده با کنترل کننده های FLC و PSFLC برای زلزله Coalinga.



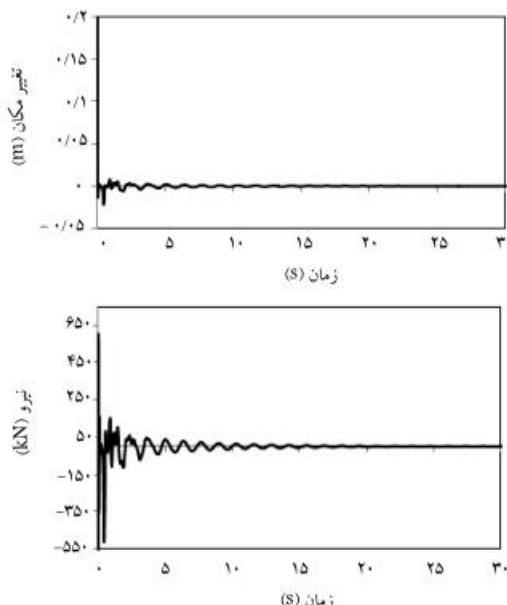
شکل ۹. مقایسه تاریخچه زمانی تغییر مکان بام سازه برای حالت های مختلف کنترل نشده و سازه های کنترل شده با کنترل کننده های PSFLC و FLC برای زلزله Chi-Chi.

در جدول ۸، بیشینه نیروی کنترل تولید شده توسط دو کنترل کننده PSFLC و FLC نشان داده شده است. نیروهای کنترل تولید شده در تمامی زلزله های جز ریزی Kern-County اختلاف چندانی با هم ندارند، این مستله نشان می دهد که با بهینه کردن قوای عضویت فازی، با صرف نیروی کنترل نه چندان زیادتر، می توان بیشینه تغییر مکان سازه را بیشتر کاهش داد.

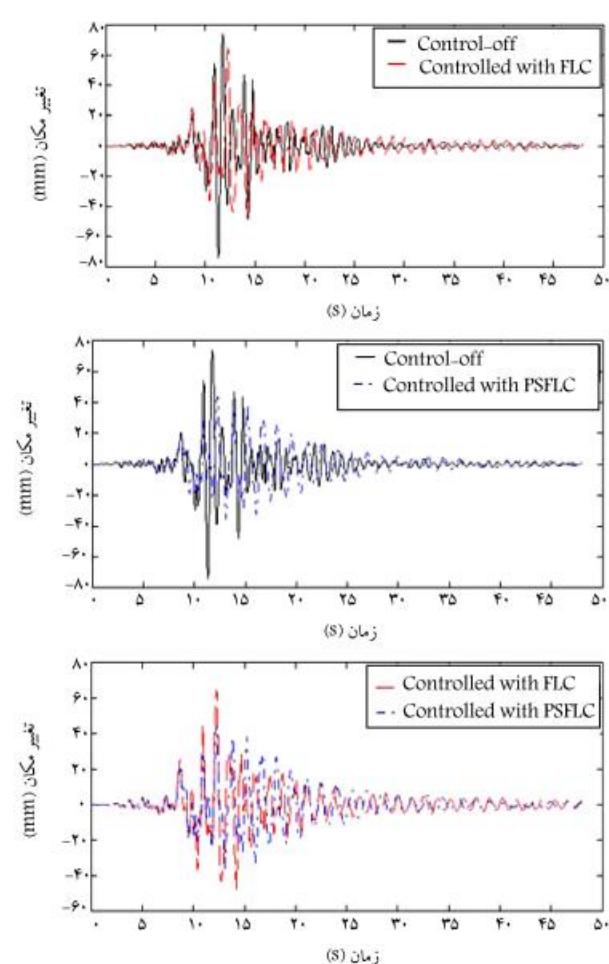
۷. پایداری کنترل کننده های PSFLC

از آنجایی که کنترل کننده PSFLC دارای مدل ریاضی نمی باشد، مهم ترین مستله، ناپایداری احتمالی آن است. پایداری کنترل کننده های فازی به روش های مختلفی بررسی می شوند. یکی از معروف ترین روش های ذکر شده، ایجاد یک تغییر مکان اولیه در سازه است. پس از ایجاد این ارتعاش اولیه بررسی می شود که آیا کنترل کننده های

ترتیب: ۳۷، ۴۶، ۵۶ و ۱۸ درصد است. نتایج بیان گر آن است که کنترل کننده PSFLC تغییر مکان بام را بسیار بهتر از کنترل کننده FLC کاهش می دهد، به طوری که در بهترین حالت در زلزله Coalinga، کنترل کننده PSFLC تغییر مکان بام را ۲۱٪ بیشتر از کنترل کننده FLC کاهش داده و در بدترین حالت در زلزله Landers، مقدار کاهش RMS تغییر مکان بام برای هر دو کنترل کننده PSFLC و FLC تقریباً یکسان است. این نکته نیز قابل توجه است که هر چه تغییر مکان بام و RMS آن کمتر شود، سازه پایدارتر خواهد بود. این تذکر لازم است که به دلیل اینکه کنترل کننده PSFLC، حالت بهینه کنترل کننده FLC است، ملاحظه می شود که همواره عملکرد بهتری نسبت به کنترل کننده FLC دارد. در همه حالت، کاهش پاسخ تغییر مکان بام و RMS تغییر مکان بام در کنترل کننده PSFLC بیشتر از کنترل کننده FLC است.



شکل ۱۲. پایداری کنترل کننده‌ی PSFLC در قالب کاهش تغییرمکان و نیروی کنترل فعال.



شکل ۱۱. مقایسه‌ی تاریخچه زمانی تغییرمکان بام سازه برای حالت‌های مختلف سازه‌ی کنترل نشده و سازه‌ی کنترل شده با کنترل کننده‌های FLC و PSFLC برای زلزله‌ی Landers.

جدول ۸. بیشینه‌ی نیروی کنترل.

PSFLC	بیشینه‌ی نیروی کنترل (kN)		زلزله‌ها
	PSFLC	FLC	
۳۲۵	۲۲۵		Kern-County
۱۱۰	۹۱۰		Chi-Chi
۱۱۸۹	۹۸۱		Landers
۲۰۰	۱۸۲۰		Coalinga

PSFLC توانایی برگرداندن سازه به حالت اولیه‌ی خود را دارد یا خیر؟ در صورتی که کنترل کننده‌ی PSFLC بتواند سازه را به موقعیت اولیه‌ی خود (حالت استراحت) برگرداند، پایدار است.

در این پژوهش در بام سازه‌ی ۱۱ طبقه، تغییرمکان اولیه ۲۰۰ میلی‌متر ایجاد شده است. شکل ۱۲، پایداری کنترل کننده‌ی PSFLC را در قالب تغییرمکان بام سازه و نیروی کنترل فعال تولید شده نشان می‌دهد. با توجه شکل ۱۲ مشاهده می‌شود، که کنترل کننده‌ی PSFLC در مدت زمان بسیار کوتاه‌ی سازه را به موقعیت اولیه‌ی خود بر می‌گرداند و این نشان‌دهنده‌ی پایدار بودن کنترل کننده‌ی PSFLC است.

۸. نتیجه‌گیری
با بررسی‌های انجام شده ملاحظه می‌شود که تاکنون هیچ پژوهشی در ترکیب کنترل کننده‌ی منطق فازی و الگوریتم بهینه‌سازی از دحام ذرات برای تولید نیروی کنترل فعال به یک میراگر جرمی تنظیم شده انجام نشده است. در این پژوهش با ترکیب کنترل کننده‌ی منطق فازی (FLC) و الگوریتم بهینه‌سازی از دحام ذرات (PSO)، کنترل کننده‌ی جدید PSFLC معرفی شده است. از آنجایی که توابع عضویت فازی، مهم‌ترین نقش در تولید نیروی کنترل را دارند، بهینه‌سازی آن‌ها مسئله‌ی بسیار تاثیرگذاری است. در بسیاری از پژوهش‌ها، توابع عضویت فازی با استفاده از سعی و خط به دست می‌آیند و به دلیل اینکه بهینه نیستند، معمولاً بهترین عملکرد را نخواهد داشت. به این منظور در این پژوهش از الگوریتم PSO برای بهینه‌سازی توابع عضویت متغیرهای ورودی کنترل کننده‌ی فازی استفاده شده است.

در ابتدا تحلیل‌ها، برای سازه‌ی ۱۱ طبقه‌ی مجهز به ATMD در بام، برای هر یک از زلزله‌های معروفی شده توسط انجمن IASC انجام شده و پارامترهای بهینه‌ی توابع عضویت فازی به دست آمده است. سپس با استفاده از الگوریتم PSO، پارامترهای کنترل کننده‌ی PSFLC (پارامترهای عمومی) به دست آمده‌اند. توانمندی کنترل کننده‌ی PSFLC برای زلزله‌های مختلف میدان-دور و میدان-نزدیک آزمایش و نتایج نشان داده است که کنترل کننده‌ی PSFLC از کنترل کننده‌ی فازی معمولی (FLC) بسیار بهتر عمل می‌کند. این نتایج در این پژوهش به دست آمده است:

۱. کنترل کننده‌ی PSFLC بیشینه‌ی تغییرمکان سازه را در حدود تقریباً ۱۰٪ الی ۳۰٪ درصد بیشتر از کنترل کننده‌ی FLC کاهش داده است.

۲. کنترل کننده‌ی PSFLC RMS تغییرمکان بام سازه را در همه‌ی زلزله‌ها به جز زلزله‌ی Landers در حدود تقریباً ۱۰٪ الی ۲۰٪ درصد بیشتر از کنترل کننده‌ی FLC کاهش داده است.

۳. الگوریتم PSO یک ابزار قوی برای بهینه‌سازی است، به طوری که می‌تواند پارامترهای زیادی را هم زمان با هم بهینه سازد.

پانوشت‌ها

1. Tuned Mass damper
2. Active Tuned Mass damper
3. linear quadratic regulator
4. linear quadratic Gavssian
5. proportional Derivative
6. Inrevl Type 2 Fuzzy logic Controller
7. Root mean square
8. control-off

(References) مراجع

1. Den Hartog, J.P., *Mechanical Vibrations*, 4th Edition ed., New York, McGraw-Hill (1956).
2. Kaynia, A.M., Bigges, J.M. and Veneziano, D. "Seismic effectiveness of tuned mass dampers", *Structural Division*, **107**(8), pp. 1468-1484 (1981).
3. Warburton, G.B. "Optimum absorber parameters for various combinations of response and excitation parameters", *Earthquake Engineering & Structural Dynamics*, **10**(3), pp. 381-40 (1982).
4. Sadek, F., Mohraz, B., Taylor, A.W. and Chung, R.M. "A method of estimating the parameters of tuned mass dampers for seismic applications", *Earthquake Engineering & Structural Dynamics*, **26**(6), pp. 617-635 (1997).
5. Bakre, S.V. and Jangid, R.S. "Optimum parameters of tuned mass damper for damped main system", *Structural Control and Health Monitoring*, **14**(3), pp. 448-470 (2007).
6. Mohebbi, M. and Joghataie, A. "Designing optimal tuned mass dampers for nonlinear frames by distributed genetic algorithms", *The Structural Design of Tall and Special Buildings*, **21**(1), pp. 57-76 (2012).
7. Bekdaş, G. and Nigdeli, S.M. "Estimating optimum parameters of tuned mass dampers using harmony search", *Engineering Structures*, **33**(9), pp. 2716-2723 (2011).
8. Leung, A.Y.T. and Zhang, H. "Particle swarm optimization of tuned mass dampers", *Engineering Structures*, **31**(3), pp. 715-728 (2009).
9. Morison, J. and Karnopp, D. "Comparison of optimized active and passive vibration absorbers", *In Joint Automatic Control Conference*, 14th, Columbus, Ohio (1973).
10. Lund, R. A. "Active damping of large structures in winds", IUTAM (1979).
11. Chang, J.C.H. and Soong, T.T. "Structural control using active tuned mass dampers", *Engineering Mechanics Division*, **106**(6), pp. 1091-1098 (1980).
12. Kobori, T., Koshika, N., Yamada, K. and Ikeda, Y. "Seismic-response-controlled structure with active mass driver system. Part 1: Design", *Earthquake Engineering & Structural Dynamics*, **20**(2), pp. 133-149 (1991).
13. Kobori, T., Koshika, N., Yamada, K. and Ikeda, Y. "Seismic-response-controlled structure with active mass driver system. Part 2: Verification", *Earthquake Engineering & Structural Dynamics*, **20**(2), pp. 151-166 (1991).
14. Nishimura, I., Kobori, T., Sakamoto, M., Koshika, N., Sasaki K. and Ohrui, S. "Active tuned mass damper", *Smart Materials and Structures*, **1**(4), p. 306 (1992).
15. Ankireddi, S. and Yang, H.Y. "Simple ATMD control methodology for tall buildings subject to wind loads", *Structural Engineering*, **122**(1), pp. 83-91 (1996).
16. Cao, H. and Li, Q.S. "New control strategies for active tuned mass damper systems", *Computers & Structures*, **82**(27), pp. 2341-2350 (2004).
17. Pourzeynali, S., Lavasani, H.H. and Modarayi, A.H. "Active control of high rise building structures using fuzzy logic and genetic algorithms", *Engineering Structures*, **29**(3), pp. 346-357 (2007).
18. Battaini, M., Casciati, F. and Faravelli, L. "Fuzzy control of structural vibration. An active mass system driven by a fuzzy controller", *Earthquake Engineering & Structural Dynamics*, **27**(11), pp. 1267-1276 (1998).
19. Guclu, R. and Yazici, H. "Vibration control of a structure with ATMD against earthquake using fuzzy logic controllers", *Sound and Vibration*, **318**(1-2), pp. 36-49 (2008).
20. Zadeh, L.A. "The concept of a linguistic variable and its application to approximate reasoning", *I. Information Sciences*, **8**(3), pp. 199-249 (1975).
21. Samali, B. and et al. "Active control of cross wind response of 76-story tall building using a fuzzy controller", *Engineering Mechanics*, **130**(4), pp. 492-498 (2004).
22. Samali, B. and Al-Dawod, M. "Performance of a five-storey benchmark model using an active tuned mass damper and a fuzzy controller", *Engineering Structures*, **25**(13), pp. 1597-1610 (2003).
23. Shariyatmadar, H. and Golnargesi, S. "Structural control with active tuned mass damper by type 2 fuzzy logic controller for seismic excitations", *Sharif Journal of Civil Engineering* (Accepted for publication), (2013) (In Persian).
24. Shariyatmadar, H., Golnargesi, S. and Akbarzadeh Totonchi, M.R. "Vibration control of buildings using atmd against earthquake excitations through interval type-2 fuzzy logic controller", *Asian Journal of Civil Engineering (Bhrc)*, **15**(3), pp. 321-338 (2014).
25. Aly, M.A. "Vibration control of high-rise buildings for wind: A robust passive and active tuned mass damper", *Smart Structures and Systems*, **13**(3), pp. 473-500 (2014).
26. Ahlawat, A. and Ramaswamy, A. "Multiobjective optimal fuzzy logic control system for response control of wind-excited tall buildings", *Engineering Mechanics*, **130**(4), pp. 524-530 (2004).
27. Kennedy, J. and Eberhart, R. "Particle swarm optimization", *In Proceedings of the IEEE International Conference on Neural Networks*, **4**, pp. 1942-1948 (1995).
28. Ahlawat, A.S. and Ramaswamy, A. "Multi-objective optimal design of FLC driven hybrid mass damper for seismically excited structures", *Earthquake Engineering & Structural Dynamics*, **31**(7), pp. 1459-1479 (2002).