

حدود استفاده از روش یک بعدی حرکت سیال در محاسبه ارتفاع

مانومتریک پمپهای سانتریفوژ

دکتر احمد نوربخش

دانشکده فنی - دانشگاه تهران

چکیده

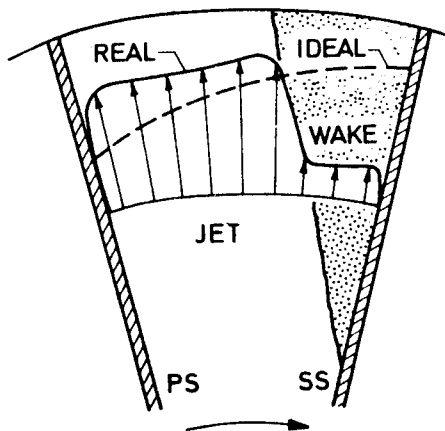
ضریب ناهماهنگی به منظور تصحیح روابط منتج از روش یک بعدی حرکت سیال در یک چرخ سانتریفوژ تعریف شده است. به کمک روش دو بعدی تقسیم سرعت عمودی در بیرون پنج چرخ سانتریفوژ با سرعتهای مخصوص حدود $N_s = 50$ با فرض حرکت پتانسیل و بدون در نظر گرفتن آثار لزجت و لایه مرزی سیال برای نقطه طراحی، محاسبه و رسم گردیده است. از طرف دیگر با استفاده از سوندهای مثلثی، اندازه گیری تقسیم سرعت عمودی در طول پهنای چرخ برای هر پنج پمپ و در نقطه طراحی به عمل آمده است. نتیجه این آزمایشها و مطالعات نشان می دهد که در نقطه طراحی می توان با استفاده از ضریب ناهماهنگی با تقریب بسیار خوب (در حدود پنج درصد) از روش یک بعدی حرکت سیال، ارتفاع مانومتریک و فشار تولیدی یک چرخ سانتریفوژ را محاسبه کرد. همچنین نحوه تقسیم سرعت عمودی در طول پهنای چرخ با فرضیاتی که بعضی از نویسندگان و طراحان پمپ کرده اند کاملاً متفاوت است.

در ادامه این کار لازم است ضریب ناهماهنگی برای دبیهای غیر از نقطه طراحی و همچنین پمپهایی با سرعتهای مخصوص متفاوت، محاسبه شود.

علائم اختصاری

| | |
|------------------------|----------------------------|
| " مترمربع " | A : سطح |
| " متر " | b : پهنای چرخ |
| " متر بر ثانیه " | c : سرعت مطلق سیال |
| " متر " | D : قطر چرخ |
| " متر بر مجذور ثانیه " | g : شتاب ثقل |
| " متر " | H : ارتفاع مانومتریک پمپ |
| " بدون بعد " | CH یا K : ضریب ناهماهنگی |
| " متر مکعب در ثانیه " | Q : دبی پمپ |
| " متر " | R : شعاع چرخ |
| " متر بر ثانیه " | W : سرعت نسبی سیال |
| " متر بر ثانیه " | U : سرعت محیطی سیال |
| " متر بر ثانیه " | CM : سرعت عمودی |
| " متر بر ثانیه " | CU : سرعت مماسی |
| " درجه " | α : زاویه مطلق سیال |
| " درجه " | β : زاویه نسبی سیال |
| | 1 : ورود به چرخ |
| | 2 : خروج از چرخ |
| " دور در دقیقه " | N_s : سرعت مخصوص |

دیباچه



شکل (۱) - پدیده JET AND WAKE در کمپرسور شعاعی

و از طراحی به طرح دیگر فرق می‌کند. بدیهی است مکان هندسی این نقطه با تغییر دبی ماشین نیز ثابت نخواهد ماند. لذا در مورد طراحی پمپ‌های سانتریفوژ روابط منتج از نظریه یک یا دو بعدی را نمی‌توان به روش فوق تصحیح کرد. از این رو طراحان پمپ‌های ضریبی به نام "ضریب ناهماهنگی" را تعریف نموده و می‌کوشند به کمک آن، آثار جدائی لایه مرزی که باعث تغییر ارتفاع و فشار تولیدی ماشین در نقطه طراحی و دبیهای مختلف می‌شود را در نظر بگیرند.

تعریف ضریب ناهماهنگی

نحوه تغییرات سرعت سیال یا به اصطلاح پروفیل سرعت سیال در بیرون چرخ توربوماشین سانتریفوژ، تاثیر زیادی بر فشار و ارتفاع تولیدی چرخ دارد. برای بررسی این موضوع فرض می‌شود حرکت سیال دو بعدی است. یعنی فقط تقسیم سرعت عمودی را در طول پهنای پره در بیرون چرخ مطابق شکل (۲) در نظر گرفته و فرض می‌کنیم زاویه نسبی سیال β_2 برای کلیه خطوط جریان یکسان باشد. یا به عبارت دیگر تاثیر پدیده لغزش و ضریب لغزش را در این بررسی نادیده می‌گیریم.

در این صورت ارتفاع تولیدی چرخ بنا بر معادله لنگر مقدار حرکت زاویه‌ای و بانندیده گرفتن گشتاور زاویه‌ای ورودی سیال برابر است با:

$$H = \frac{1}{g} \cdot \frac{1}{Q} \int_{A_2} U_2 \cdot C_2 \cdot \cos \alpha_2 \cdot dQ \quad (1)$$

طراحان توربوماشینها همواره سعی دارند به کمک روش یک بعدی و همچنین قواعد تشابه و تجربیات موجود، ماشین را طراحی و سپس به کمک روشهای دو بعدی و یا سه بعدی آن را به اصطلاح آنالیز نمایند. یعنی بایه دست آوردن مقادیر فشار، سرعت و زاویه سیال در هر نقطه ماشین، کیفیت کار طراحی را سنجیده و ارزیابی کنند و در صورت لزوم، تغییرات لازم را بر روی طرح انجام دهند. برنامه های دو بعدی و سه بعدی موجود در توربوماشینهای سانتریفوژ در شرایط حاضر نمی‌تواند آثار لایه مرزی و بخصوص شرایطی را که بعد از جدائی آن در ماشین اتفاق می‌افتد محاسبه کند. زیرا در این صورت، وضعیت سیال در داخل ماشین بسیار پیچیده است و حل معادلات حاکم بر چنین جریانی که در حقیقت همان معادلات ناویر استوک می‌باشد در شرایط حاضر ممکن نیست. در حدود سال ۱۹۶۰ میلادی برای اولین بار اندازه گیریهای انجام شده در کمپرسورهای شعاعی [۱] نشان داد که بخصوص در دبیهای کم، پروفیل سرعت حاصل از نظریه دو بعدی (بدون در نظر گرفتن آثار لایه مرزی) با آنچه آزمایش نشان می‌دهد به کلی متفاوت است و لایه مرزی از روی قسمت فشار کم پره جدا می‌شود. آزمایشهای بعدی نیز این موضوع را تأیید کرد [۲] و [۳]. به طوری که امروزه برای هر طراح کمپرسور شعاعی، این موضوع به عنوان یک اصل پذیرفته شده است و نام این پدیده را JET AND WAKE گذاشته اند. لذا طراحی ماشین و آنالیز آن با توجه به این پدیده و شدت آن انجام می‌گیرد شکل (۱).

آزمایشهای انجام شده در حدود سالهای ۱۹۷۰ میلادی به بعد [۴ و ۵ و ۶] نیز وجود پدیده JET AND WAKE، را در پمپهای سانتریفوژ تأیید کرد. لیکن تعریف پدیده و شدت آن به روشنی کمپرسور شعاعی امکان پذیر نیست (منظور از شدت پدیده سطحی است که WAKE نسبت به JET در بیرون چرخ اشغال می‌کند). زیرا در کمپرسورهای شعاعی، شکل و پروفیل پره همواره در جهت شعاع و زاویه خروجی پره برابر ۹۰ درجه است. در حالی که در مورد پمپها طول، شکل و همچنین زاویه خروجی پره از پمپی به پمپ دیگر تغییر می‌کند. لذا سطحی که WAKE در بیرون چرخ اشغال کرده در شرایط مختلف متفاوت بوده و فاصله نقطه جدائی لایه مرزی نسبت به لبه ورودی چرخ از پمپی به پمپ دیگر

که در آن

$$\bar{CM}_2 = \frac{\int_0^{b_2} CM_2 \cdot db}{b_2}$$

به فرض نظریه یک بعدی حرکت سیال در چرخ (یعنی یکسان بودن سرعت CM_2 در بیرون چرخ برای همه خطوط جریان) ارتفاع تولیدی چرخ برابر است با:

$$H = \frac{U_2^2}{g} - \frac{U_2}{g} \cdot Ctg \beta_2 \cdot \bar{CM}_2 \quad (۸)$$

از مقایسه دو رابطه (۷) و (۸) و با توجه به اینکه $K > 1$ ، می‌توان نتیجه گرفت که عدم تقسیم یکنواخت سرعت سیال در خارج از چرخ باعث کاهش ارتفاع تولیدی پمپ می‌شود. یا به عبارت دیگر روابط منتج از نظریه یک بعدی، تقریب دارند و لازم است تصحیح شوند.

ضریب "K" را "ضریب ناهماهنگی" می‌نامند.

بعضی از نویسندگان تعریف دیگری برای این ضریب به کار می‌برند:

$$CH = \frac{H_n}{H_u}$$

که H_u و H_n به ترتیب ارتفاع تولیدی پمپ به فرض نایکنواخت بودن سرعت در بیرون چرخ (به فرض حرکت واقعی) و یکنواخت بودن جریان (به فرض حرکت یک بعدی) است. یادآوری می‌شود که "ضریب ناهماهنگی" ارتباطی به بازدهی هیدرولیکی پمپ و یا ضریب لغزش ندارد. بلکه درحقیقت فرض غلطی در محاسبه ارتفاع تولیدی پمپ (فرض یک بعدی بودن حرکت سیال) به کار رفته است که باید تصحیح شود.

محاسبه ضریب ناهماهنگی

از نظر طراحی طراحان روشن شدن درصد خطای استفاده از روش یک بعدی مهم است. یعنی باید دید در صورتی که در رابطه اصلی اولر:

$$H_n = \frac{1}{g} \cdot \frac{1}{Q} \cdot \int_{A_2} U_2 \cdot C_2 \cdot \cos \alpha_2 \cdot dQ$$

مقادیر زیر انتگرال را بیرون آورده و رابطه را به صورت ساده زیر بنویسیم.

$$H_u = \frac{U_2 \cdot C_2 \cdot \cos \alpha_2}{g}$$

با صرف نظر کردن از انسداد پره ها:

$$dQ = 2\pi R_2 CM_2 db$$

با استفاده از مثلث سرعتها:

$$C_2 \cos \alpha_2 = U_2 - CM_2 \cdot Ctg \beta_2$$

از گذاردن مقادیر فوق در رابطه (۱) نتیجه می‌شود:

$$H = \frac{U_2^2}{g} - \frac{U_2}{g} \cdot \frac{\int_0^{b_2} CM_2^2 \cdot Ctg \beta_2 \cdot db}{\int_0^{b_2} CM_2 \cdot db} \quad (۲)$$

چون زاویه نسبی سیال برای همه خطوط جریان یکسان فرض شده است، می‌توان نوشت:

$$H = \frac{U_2^2}{g} - \frac{U_2}{g} \cdot Ctg \beta_2 \cdot \frac{\int_0^{b_2} CM_2^2 \cdot db}{\int_0^{b_2} CM_2 \cdot db} \quad (۳)$$

با استفاده از نابرابری SCHWARZ اگر دو تابع f و g به طور خطی مستقل باشند خواهیم داشت:

$$\left(\int f \cdot g dx \right)^2 \leq \int f^2 dx \int g^2 dx \quad (۴)$$

اگر فرض شود $f = CM_2$ و $g = 1$ ، داریم:

$$\left(\int_0^{b_2} CM_2 db \right)^2 \leq \int_0^{b_2} CM_2^2 \cdot db \cdot b_2 \quad (۵)$$

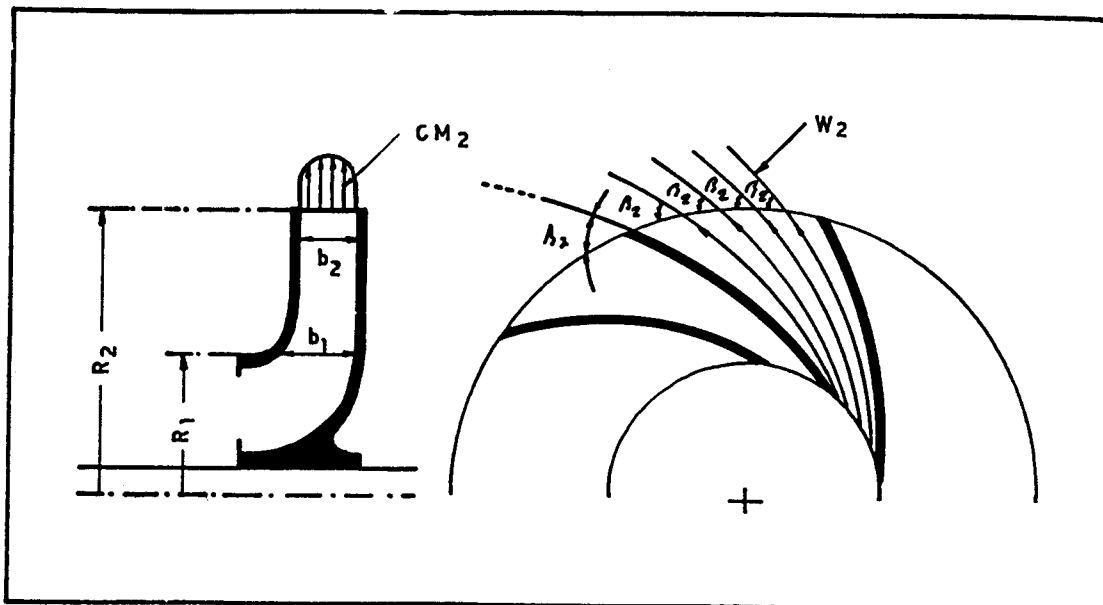
با در نظر گرفتن ضریب K نابرابری بالا را می‌توان به صورت زیر نوشت:

$$\frac{\int_0^{b_2} CM_2^2 \cdot db}{\int_0^{b_2} CM_2 \cdot db} = K \frac{\int_0^{b_2} CM_2 \cdot db}{b_2} \quad (۶)$$

ضریب K همواره بزرگتر از یک است. تنها هنگامی این ضریب برابر یک می‌شود که تغییرات سرعت CM_2 در طول پهنای چرخ ثابت باشد. یعنی از نظریه یک بعدی برای محاسبه ارتفاع تولیدی استفاده شود.

از گذاردن رابطه (۶) در رابطه (۲) خواهیم داشت:

$$H = \frac{U_2^2}{g} - \frac{U_2}{g} \cdot Ctg \beta_2 \cdot \bar{CM}_2 \cdot K \quad (۷)$$



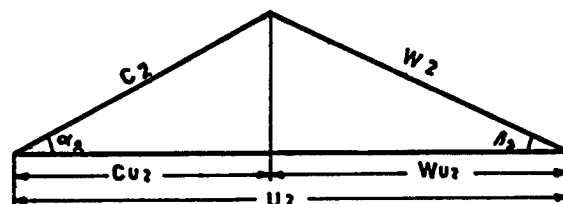
شکل (۲) - نحوه تغییرات سرعت سیال در بیرون چرخ یک پمپ سانتریفوژ

سینوسی باشد مقدار CH را محاسبه $CM_2 = f(b_2)$ و رابطه زیر را پیشنهاد کرده است:

$$CH = 1 - \left(\frac{\pi^2}{8} - 1 \right) \left(\frac{U_2}{CU_2} - 1 \right)$$

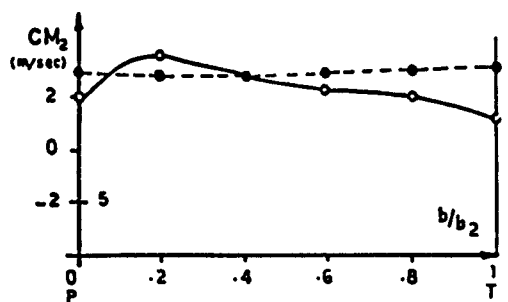
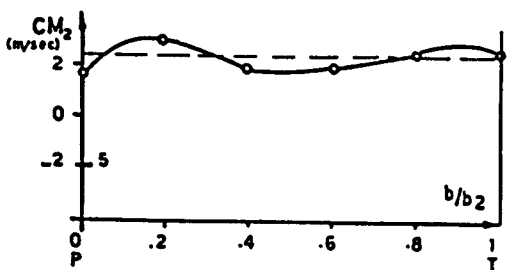
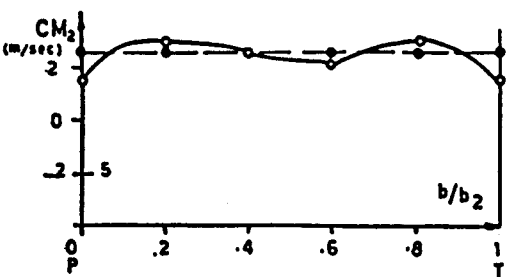
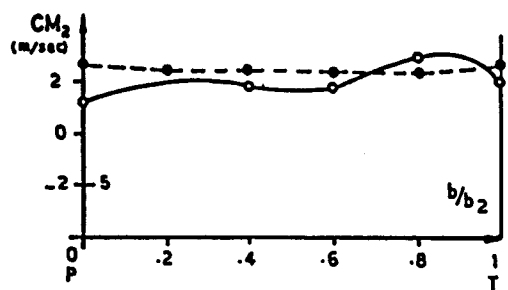
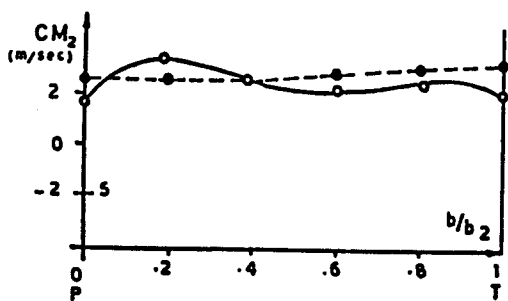
در مورد چرخهای سانتریفوژ با پره رو به عقب (BACKWARD-BLADE) مقدار $2 \approx \frac{U_2}{CU_2}$ می باشد در این صورت $CH = 0.77$ است. لیکن نامبرگه اقرار می کند که چنین عددی بسیار کوچک است و تقسیم سرعت عمودی باید یکنواخت تر از یک منحنی سینوسی باشد و استفاده از روش یک بعدی در محاسبه ارتفاع تولیدی چرخ سانتریفوژ نمی توانند ۲۳٪ خطا داشته باشد.

نویسنده به کمک یک برنامه کامپیوتری [۸] که با استفاده از روش دو بعدی در یک چرخ سانتریفوژ و فرض حرکت پتانسیل ، بدون در نظر گرفتن لایه مرزی و آشکار آن تنظیم شده تقسیم سرعت عمودی در طول پره یعنی تابع $CM_2 = f(b_2)$ را برای پنج چرخ پمپ با سرعتهای مخصوص حداقل $N_g = 45$ و حداکثر $N_g = 50$ محاسبه کرده است . نتیجه این محاسبات به صورت منیهای مختلف در شکل (۴) نشان داده شده است . سرعت مخصوص حدود



شکل (۳) - مثلث سرعتها در بیرون چرخ پمپ سانتریفوژ.

چه اندازه در محاسبات دچار خطا می شویم . برای پیدا کردن این خطا باید تقسیم سرعت عمودی در بیرون چرخ را بدانیم . واضح است که این تقسیم سرعت ، خود با تغییر دبی ماشین تغییر خواهد کرد . در این مرحله تنها به دبی خاص طراحی ماشین اکتفا می شود . بسیاری از کارشناسان نحوه تغییرات سرعت عمودی را در طول پهنای پره به صورت توابع مشخصی مانند سهمی یا سینوسی فرض می کنند و با معلوم بودن تابع $CM_2 = f(b_2)$ ضریب CH را به دست می آورند . آقای [۷] F. WISLIGENUS با فرض اینکه تابع



..... محاسبه از طریق روش دو بعدی
 - - - - - اندازه گیری با سوندهای مثلثی

شکل (۴) - نحوه تقسیم سرعت عمودی در پهنای خروجی چرخها

$N_s = 50$ بدین علت انتخاب شده که ماشین نه حالت بسیار سانتریفوژ و نه مختلط MIXED را داشته باشد.

همان طوری که در این شکلها دیده می شود تغییرات سرعت عمودی در طول پهنای بیرون چرخ تقریباً "به صورت خطی" است که می نیم آن در پای چرخ نقطه P و ماکزیم آن در سر چرخ نقطه T است.

واضح است که این تقسیم سرعت را نمی توان با آنچه آقای WISLICENUS یا دیگران با در نظر گرفتن لایه مرزی و آثار آن پیشنهاد کرده اند مقایسه کرد. لیکن منظور از این محاسبه این است که بتوان میان تقسیم سرعت عمودی با استفاده از روش یک بعدی و یا دو بعدی مقایسه ای انجام داد.

روش اندازه گیری

در حال حاضر تنها راه واقعی محاسبه ضریب ناهماهنگی، استفاده از روشهای آزمایشگاهی است. سوندهای نوع مثلثی که قادرند فشار کامل P_T و فشار استاتیک P_S و جهت جریان سیال را اندازه بگیرند، برای این آزمایش در نظر گرفته شده اند. با حرکت این سوندها در طول پهنای پره و بیرون از چرخ مطابق شکل (۵) مقدار سرعت واقعی سیال را از رابطه $P_{dy} = P_T - P_S = C^2 / 2g$ و جهت α_2 آن را اندازه می گیریم. این اندازه گیری در شش نقطه انجام شده است. با معلوم بودن مقدار و جهت سرعت C سرعت CM_2 از مثلث سرعتها به دست می آید.

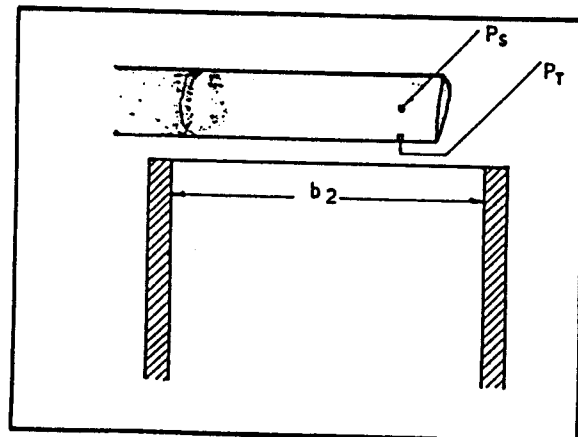
نتیجه این آزمایش برای پنج پمپ برگزیده نیز در شکل (۴) آمده است.

با داشتن تابع $CM_2 = f(b_2)$ ضریب ناهماهنگی برای هر پنج پمپ محاسبه شده که حداقل آن $CH = 0.925$ و حداکثر آن $CH = 0.988$ است. میانگین این مقدار تقریباً برابر خواهد بود با: $CH = 0.95$.

نتیجه گیری

از این بررسیها نتایج زیر به دست می آید:

- ۱- فرض سهمی یا سینوسی بودن منحنی $CM_2 = f(b_2)$ از طریق نظریه دو بعدی با فرض حرکت پتانسیل یا از طریق آزمایش تایید نمیشود. (یا لاقلاً برای پمپهای با سرعت مخصوص $N_s = 50$ قابل قبول نیست).
- ۲- با فرض نظریه یک بعدی حرکت سیال درصد خطای محاسبه ارتفاع مانومتریک پمپ در حدود چند درصد است.



شکل (۵) - روش اندازه گیری سرعت سیال در بیرون چرخ سانتریفوژ

این نتیجه گیری از نظر ساده کردن محاسبات، اهمیت زیادی دارد.

یادآوری می شود که این نتایج فقط در نقطه طراحی ماشین پذیرفتنی است. ضریب ناهماهنگی $CH = 0.77$ ، بسیار اغراق آمیز است و یا دست کم می توان گفت برای پمپهای با سرعت مخصوص حدود $N_S = 50$ ، قابل قبول نیست.

دنباله بررسی

به دنبال این کار، دو برنامه پژوهشی زیر را می توان انجام داد.

- ۱- به دست آوردن ضریب CH برای سرعتهای مخصوص متفاوت و در صورت امکان رسم منحنی $CM_2 = f(N_S)$
- ۲- به دست آوردن ضریب CH برای دبیهای غیراز دبی طراحی ماشین.

هم اکنون مشخص است که در بیرون نقطه طراحی، ضریب CH ممکن است تا ۵۰٪ کاهش یابد منتهی اطلاعات موجود در این زمینه بسیار اندک میباشد.

فهرست منابع

- 1- Dean, R.C.Jr., and Senoo, Y., "Rotating Wakes in Vaneless Diffusers, "Trans. ASME Journal of Basic Engineering, Sept. 1960, pp. 563-570.
- 2- Senoo, Y., et al., "A Photographic Study of the Three-Dimensional Flow in a Radial Compressor, "Trans. ASME Journal of Engineering for Power, July 1965, pp. 237-244.
- 3- Eckardt, D., et al., "Three Dimensional Studies in a High-Speed Centrifugal Compressor, "Worthington European Technical Award, Vol. IV, Hoepli, Italy, 1976.
- 4- Fowler, H.S., "The Distribution and Stability of Flow in a Rotating Channel, "Trans. ASME Journal of Engineering for Power, 1968.
- 5- Mizuki, S., et al., "A Study of the Flow Mechanism within Centrifugal Impeller Channels, "ASME Paper No. 75-GT-14.
- 6- Jaumotte, A., "Description et Construction des Machines Turbomachines. 2 eme Partie, Turbo Pompes Centrifuges, "Presses Universitaires de Bruxelles, 1984 - 1985.
- 7- Wislicenus, G.F., "Fluid Mechanics of Turbomachinery, "Vol. I, 1965.
- 8- Von Karman Institute for Fluid Dynamics, Rhode-St-Genese, Belgium.