

# Amirkabir Journal of Mechanical Engineering

Amirkabir J. Mech. Eng., 56(9) (2024) 1211-1226 DOI: 10.22060/mej.2025.23622.7789

# Aerodynamics and surface roughness study on Invelox wind turbine

Mahdi Montazeri Saniji, Sahar Noori\*

Department of Aerospace Engineering, Amirkabir University of Technology, Tehran, Iran

ABSTRACT: Today, many efforts have been done to extract power from wind energy and increase the efficiency of wind turbines. The energy extraction started with blade rotation in wind turbines. Ducted wind turbines are turbines in which the airflow is directed towards the turbine blades using a built-in duct. The Invelox wind turbine is one of the ducted wind turbines, which directs the airflow towards the throat of the duct where the turbine is. In this research, an experimental study has been conducted on the Invelox wind turbine to improve the performance and efficiency of the turbine's duct. Also, to check the performance of the Invelox wind turbine's duct, the effect of placing a surface roughness in the inlet of the duct has been investigated for flow control. According to this research, adding a suitable roughness in invelox leads to a 7% increase in the local velocity at the throat of the invelox wind turbine. This leads to an increase in the efficiency of the invelox duct and increases the rate of energy extraction from the turbine.

#### **Review History:**

Received: Oct. 26, 2024 Revised: Jan. 15, 2025 Accepted: Jan. 17, 2025 Available Online: Jan. 23, 2025

#### **Keywords:**

Wind Turbine Invelox Wind Tunnel Energy Surface Roughness

#### **1-Introduction**

Today, electrical energy has become an integral part of people's lives. After solar energy, wind is the most important renewable energy. With wind turbines, wind energy can be converted into electrical energy. The Invelox wind turbine is a new type of ducted wind turbine that concentrates the airflow inside and increases speed. The benefit of Invelox wind turbine is its omnidirectional inlet, which regardless of the direction of the airflow, has the required efficiency for energy extraction. Allaei [1] introduced the concept of the Invelox ducted wind turbine in 2013. The name Invelox is a combination of the words "increase" and "velocity". Inspired by the design of wind deflectors in Yazd, this turbine has a funnel-shaped axi-symmetric inlet duct which is not dependent on the wind direction. After the air enters from the inlet funnel while increasing the speed, airflow is directed to the nozzle-diffuser. The turbines are situated within the nozzle-diffuser, where the kinetic energy of the airflow is converted into mechanical energy. In continuation of his research [2] in 2015, Allaei investigated the effect of installing several generators instead of one generator. In this research, he concluded that by placing two or three generators in the throat of the turbine, more energy can be received from the duct. Anbarsoz et al. [3], in 2018, investigated the aerodynamic impact of installing curtain plates in the

turbine inlet to enhance turbine performance and prevent airflow leakage from the opposite side of the duct. In order to increase the flow rate of the inlet air by preventing air leakage from other inlets, grid-shaped plates are used. According to the results obtained in this research, an average of about 25% increase in speed is achieved due to the placement of the curtains. Noori et al. [4], in 2021, investigated an Invelox wind turbine experimentally. In this research, the local velocity increase in the throat of the Invelox wind turbine duct has been observed and investigated.

To evaluate the aerodynamic performance of the turbine, this research focused on comparing velocity measurements at the throat and exit of the duct. Then, the effect of surface roughness at the inlet of the invelox duct has been investigated by placing a roughness at the inlet of the duct to increase the amount of disturbances and increase the efficiency of the duct

#### 2- Experimental Methodology

The dimensions of the geometry can be seen in the figure 1. The geometry includes an upper funnel, lower funnel, guide vanes, and nozzle diffuser.

The effect of surface roughness at the inlet on the performance of the wind turbine has also been studied experimentally. To change the surface roughness, three

\*Corresponding author's email: s noori@aut.ac.ir



Copyrights for this article are retained by the author(s) with publishing rights granted to Amirkabir University Press. The content of this article is subject to the terms and conditions of the Creative Commons Attribution 4.0 International (CC-BY-NC 4.0) License. For more information, please visit https://www.creativecommons.org/licenses/by-nc/4.0/legalcode.



Fig. 1. Invelox duct dimensions in this research



Fig. 3. Velocity profile from 4 m/s to 12 m/s



Fig. 2. Place of surface roughness at the inlet

sandpapers with different roughness were used (P400, P600, and P800), where P400 sandpaper is the roughest and P800 is the softest sandpaper. In Figure 2, the location of the surface roughness can be seen (marked parts).

#### **3- Results and Discussion**

In this section, at first, the results related to the effect of velocity on the throat velocity are examined. Then, the effect of roughness is determined by installing sandpaper with different roughness, and finally, using the relationships related to the turbulence intensity values are calculated. These values are analyzed in the desired location in the presence and absence of surface roughness.

According to the extracted results, the rate of increase in speed in the invelox duct are investigated and the dimensionless speed profile converges over time and approaches a constant value. In this place, the turbine is placed to extract energy (figure 3).

With the increase of the surface roughness, the velocity profile in the throat and the exit opening keeps its form and shifting along the +x direction. The velocity values increase according to the increase of the surface roughness (figure 4).

Increasing the velocity and roughness of the surface affects the intensity of disturbances; But the turbulence intensity profile is the same, this increase in roughness does not have



Fig. 4. Effect of roughness on velocity profile at 10 m/s



Fig. 5. Effect of roughness on turbulence intensity at 4 m/s

much effect on the turbulence intensity and the flow is still turbulent. The stability of the turbulence intensity profile at different points of the throat represents the deviation of the velocity vector from the uniform flow (figure 5).

#### **4-** Conclusion

In the aerodynamic study of the Invelox wind turbine, increasing the surface roughness at the inlet of the turbine leads to an increase in the velocity inside the duct. However, a sufficient degree of surface roughness is required to achieve a notable velocity increment. In this study, the addition of roughness has led to a 7% increase in the maximum velocity at the throat with appropriate roughness. To further improve the Invelox duct, alternative methods can be explored. For example, increasing the input mass flow rate to the duct by changing the geometry of the inlet is one of the ways to increase the performance of the Invelox wind turbine.

#### References

[1] D. Allaei, Y. Andreopoulos, INVELOX: Description of a new concept in wind power and its performance

evaluation, Energy, 69 (2014) 336-344.

- [2] D. Allaei, D. Tarnowski, Y. Andreopoulos, INVELOX with multiple wind turbine generator systems, Energy, 93 (2015) 1030-1040.
- [3] M. Anbarsooz, M. Amiri, I. Rashidi, A novel curtain design to enhance the aerodynamic performance of Invelox: A steady-RANS numerical simulation, Energy, 168 (2019) 207-221.
- [4] S. Noori, G. Asgari, Building INVELOX wind turbine model and study on peculiarities of flow in that experimentally, Amirkabir University of Technology, 2021. (in Persian)

نشريه مهندسي مكانيك اميركبير

نشریه مهندسی مکانیک امیرکبیر، دوره ۵۶، شماره ۹، سال ۱۴۰۳، صفحات ۱۲۱۱ تا ۱۲۲۶ DOI: 10.22060/mej.2025.23622.7789

# مطالعه أيروديناميك و بررسي اثر زبري سطح بر عملكرد توربين باد اينولاكس

مهدی منتظری سانیجی، سحر نوری\*

دانشکده مهندسی هوافضا، دانشگاه صنعتی امیرکبیر، تهران، ایران.

خلاصه: در سال های اخیر تلاش های زیادی برای بهبود عملکرد توربین های بادی انجام شده است. توربین های بادی از چرخش پرهها و جریان هوا برای تولید برق استفاده می کنند. توربین های محفظه دار، با هدایت جریان هوا از طریق محفظه ای خاص به سمت پرهها، بازدهی بالاتری نسبت به توربین های متداول دارند. توربین باد اینولاکس یکی از این نوع توربین هاست که با یک سیستم ورودی دایره ای، جریان هوا را به گلوگاه محفظه هدایت می کند و انرژی را کارآمدتر استخراج می کند. این پژوهش بر عملکرد توربین اینولاکس با هدف بهبود بازدهی آن متمرکز شده است. بررسی ها نشان می دهد افزودن زبری مناسب به دهانه ورودی محفظه باعث افزایش سرعت جریان هوا می شود. نتایج نشان دادند که محفظه اینولاکس با ورودی ۳۶۰ درجه، سرعت جریان را تا ۲۳/۶ درصد افزایش می دهد. همچنین، افزودن زبری در ورودی، منجر به افزایش ۷ درصدی سرعت موضعی در گلوگاه و ۲۶ درصدی سرعت میانگین مقطع محفظه شده است. این افزایش سرعت، عملکرد توربین و بهرهوری استخراج انرژی را بهبود می خشد.

**تاریخچه داوری:** دریافت: ۱۴۰۳/۰۸/۰۵ بازنگری: ۱۴۰۳/۱۰/۲۶ پذیرش: ۱۴۰۳/۱۰/۲۸ ارائه آنلاین: ۱۴۰۳/۱۱/۰۴

> کلمات کلیدی: توربین باد اینولاکس تونل باد انرژی زبری سطح

# ۱- مقدمه

امروزه انرژی الکتریکی تبدیل به عضو جداییناپذیر در زندگی افراد شده است. به دلیل رشد روزافزون جمعیت در جهان و افزایش تقاضا برای استفاده از این انرژی، تولید آن افزایشیافته تا جوابگوی نیازهای بشر امروز باشد. یکی از انواع این انرژی، انرژی باد است. با استفاده از توربین میتوان انرژی باد به انرژی الکتریکی تبدیل و به جهت برقرسانی از آن استفاده کرد. در توربینهای بادی برخورد جریان هوا با پرههای توربین باعث چرخش پرههای توربین شده و این چرخش با استفاده از محور توربین به ژنراتور برای تولید انرژی الکتریکی منتقل میشود. توربین باد اینولاکس نوع جدیدی از توربینهای بادی محفظهدار است که جریان هوا را در داخل خود متمرکز توربینهای بادی محفظهدار است که جریان هوا را در داخل خود متمرکز اوربینهای بادی محفظهدار است که جریان هوا را در داخل خود متمرکز نوربینهای چند جهته است که فارغ از جهت جریان هوا، بازدهی لازم برای نوربینهای چند جهته است که فارغ از جهت جریان هوا، بازدهی درزم برای نوربین های بادهی مناسبی افزایش می دهد. موربین باد اینولاکس جزء دسته در برابر جربان با سرعتهای کم نیز دارد. در سال ۲۰۱۳ مفهوم توربین با د

محفظهدار اینولاکس توسط اعلایی [۱] مطرح شد. نام اینولاکس از دوکلمه "افزایش" و "سرعت" منتج شده است. این توربین با الهام گرفتن از طراحی بادگیرهای شهر یزد دارای محفظه ورودی متقارن محوری قیفی شکل است که سبب شده تا توربین خاصیت ۳۶۰ درجه داشته باشد و وابسته به جهت باد نباشد. بعد از ورود هوا از قیف ورودی ضمن افزایش سرعت، سیال توسط یک زانویی به سمت نازل همگرا واگرا هدایت می شود. در گلوگاه نازل همگرا واگرا ژنراتورها قرار گرفته و فرایند تولید برق صورت می گیرد.

اعلایی در ادامه تحقیقات خود [۲] در سال ۲۰۱۵ به بررسی اثر قراردادن چند ژنراتور بجای یک ژنراتور پرداخت. او در این تحقیق به این نتیجه رسید که با قراردادن دو یا سه ژنراتور در گلوگاه توربین میتوان مجموعاً انرژی بیشتری را از سیستم دریافت کند.

در سال ۲۰۱۷، سولانکی و همکاران [۳] با ایجاد تغییراتی در نازل همگرا – واگرا، سعی بر دریافت توان بیشتر از ژنراتور دوم و سوم را داشتند. در این تحقیق با کاهش قطر لوله در طول نازل، توان دریافتی از ژنراتور دوم و سوم افزایش قابلتوجهی مییابد. انبارسوز و همکاران [۴] در مطالعات

<sup>\*</sup> نویسنده عهدهدار مکاتبات: s\_noori@aut.ac.ir



شکل ۱. مکانیزم قرارگیری صفحه توری جهت کاهش نشتی هوا و مدلسازی عددی نشتی هوا در جهت مخالف محفظه اینولاکس [۴]

Fig. 1. Mechanism curtain plates to reduce air leakage and numerical modeling of air leakage in front of free stream direction of the Invelox duct [4]

خود در سال ۲۰۱۸ اثر آیرودینامیکی حضور توری در ورودی توربین برای افزایش عملکرد توربین و جلوگیری از خروج درصدی از هوای ورودی به توربین بهصورت عددی بررسی شده است. زمانی که باد در یکجهت به توربین میوزد، درصدی از هوای ورودی به توربین از دیگر ورودیها در جهات دیگر خارج میشود. در جهت افزایش دبی هوای ورودی با جلوگیری از نشتی هوا از دیگر ورودیها، از صفحات توریشکل استفاده میشود. طبق نتایج بهدست آمده در این تحقیق به طور میانگین حدود ۲۵٪ افزایش سرعت به علت قراردادن توری حاصل میشود. مکانیزم قرارگیری صفحه توربین در شکل ۱ نمایش دادهشده است.

ویبو و همکاران [۵] در همان سال به بررسی اثر ایجاد تغییرات در ابعاد و فاصلهها در قیف ورودی و گلوگاه نازل پرداختند. در این تحقیق حل عددی اینولاکس با ابعاد و نسبتهای مختلف ارائه شده و از بین ابعاد ارائه شده، بهترین ابعاد برای فاصله قیف ورودی و قطر گلوگاه ارائه شده است.

همچنین اثر قراردادن ورودیهای متفاوت در ابتدای توربین اینولاکس روی مقادیر سرعت و فشار خروجی از توربین به صورت عددی توسط گوهر و همکاران [۶] بررسی شده است. با اعمال این تغییرات سرعت هوای خروجی از توربین بیش از ۴ برابر افزایش یافته و مقدار فشار نیز کاهش چشمگیری پیدا می کند.

ستوده و همکاران [۷] در تحقیقات خود در سال ۲۰۱۹ به بررسی

اثر آیروآکوستیکی و آیرودینامیکی توربین تک طبقه در ارتفاعات مختلف بهصورت عددی و تجربی پرداختند. در این تحقیقات با افزایش ارتفاع از ۱۰ متر تا ۴۰ متر، توان توربین ۸۷/۵٪ و صدای توربین نزدیک به ۳۹/۳٪افزایش می یابد. دیگر روش مورداستفاده در این تحقیق، استفاده از توربین دوطبقه است. طبق دادههای بهدست آمده در این تحقیق، حدود ۴۴٪ افزایش توان نسبت به توربین تک طبقه حاصل می شود.

نوری و همکاران [۸] در سال ۲۰۲۱، نمونهای از توربین باد اینولاکس طراحی و مختصات جریان در محفظه به روش تجربی در این محفظه بررسی شده است. در این پژوهش افزایش سرعت موضعی در گلوگاه محفظه توربین باد اینولاکس مشاهده و بررسی شده است.

در این پژوهش، اثر آیرودینامیکی توربین بهمنظور مقایسه افزایش توان با مقایسه مقادیر سرعت در داخل توربین و در قسمت گلوگاه بررسی شده است. نقطه عطف این تحقیق، بررسی اثر زبری سطح بر دهانه ورودی محفظه اینولاکس است. با قراردادن زبری در دهانه ورودی محفظه به جهت افزایش میزان اغتشاشات و کاهش افت ناشی از نشتی جریان، افزایش دبی و بهتبع آن افزایش سرعت هنگام مواجهه با توربین در گلوگاه محفظه را به همراه دارد. افزایش سرعت در گلوگاه باعث افزایش انرژی استخراج شده و افزایش بازدهی توربین میشود. درج شده است.

# ۲- معادلات حاکم بر جریان

به دلیل اینکه فیزیک جریان در توربین باد اینولاکس با توربینهای بادی متداول متفاوت است، معادلات بقای جرم، انرژی و مومنتوم به فرم انتگرالی برای حجم کنترل در یک میدان جریان پایا غیرلزج، تراکمناپذیر و متقارن محوری استفاده شده است. این معادلات به فرم روابط (۱) الی (۴) هستند [۲].

$$P = \oint_{A} [P_0 / \rho] \mathcal{V} \, dA \tag{Y}$$

دلیل اتلاف ویسکوز اندک، قابل صرف نظر است. از طرفی جریان هوا در

داخل محفظه توربین مانند جریان در داخل یک نازل - دیفیوزر است که

 $A_{I}$  است که در آن  $A_{T}$  مساحت مقطع پرههای توربین و  $A^{*} = A_{1} - A_{T}$  مساحت گلوگاه توربین است. بدین ترتیب توان خروجی از مقطع در رابطه (۲)

توربین در گلوگاه آن قرار می گیرد. مساحت در مقطع گلوگاه به فرم

میانگین مقدار  $P_{d}/\rho$  در سطح مقطع  $A_{I}$  (قبل از توربین) را می توان به فرم رابطه (۸) بازنویسی کرد که در آن m دبی جرمی جریان هوا در داخل محفظه اینولاکس است.

$$\left[\frac{P_0}{\rho}\right]_{(A_1)} = \frac{1}{\dot{m}} \oint_A \left[P_0 / \rho \right] V \, dA \tag{A}$$

به همین ترتیب رابطه توان خروجی توربین در رابطه (۹) قابل مشاهده است.

$$P = ([P_0 / \rho]_1 - [P_0 / \rho]_2)\dot{m}$$
(9)

رابطه تقریبی توان توربین به فرم  $P = \eta \dot{Q} \Delta P_0$  است که در آن  $\dot{Q}$  دبی حجمی هوای محبوس،  $\Delta P_0$  اختلاف فشار کل در قبل و بعد توربین و  $\eta$  بازده توربین است. با جاگذاری  $\Delta P_0$ رابطه فوق به فرم رابطه (۱۰) بازنویسی می شود.

$$P = \eta \dot{Q} [(P_{atm} - P_e) + \frac{1}{2} \rho U_0^2 - \frac{1}{2} \rho U_e^2]$$
 (\.)

از رابطه فوق نتیجه گرفته میشود که توان استخراج شده از توربین شامل توان ناشی از انرژی جنبشی (عبارت  $_{e}^{2} - \frac{1}{2} \rho U_{o}^{2} - \frac{1}{2} \rho U_{e}^{2}$ ) که برای شامل توان ناشی از انرژی جنبشی (عبارت محفظه اینولاکس به بیشترین رسیدن به مقدار حداکثر باید سطح خروجی محفظه اینولاکس به بیشترین مقدار خود برسد. برای مقدار خود برسد تا انرژی جنبشی خروجی توربین به حداقل خود برسد. برای رسیدن به حداکثر توان ناشی از انرژی پتانسیل ( عبارت  $p_{am} - p_{e}$ ) بابد

$$\oint \rho V \, dA = 0 \tag{1}$$

$$\oint u_z \ \rho V \ dA = T - \oint p dA \ e_z \tag{(Y)}$$

$$\oint r u_{\theta} \rho V \, dA = Q_T \tag{(7)}$$

$$\oint [p / \rho + \frac{1}{2} | (|V^2|) | V dA = P$$
<sup>(\*)</sup>

که در آن 
$$V$$
 بردار سرعت در دستگاه مختصات استوانهای،  $r$  شعاع،  $o$   
چگالی هوا،  $A$  مساحت خروجی،  $e_z$  بردار یکه در راستای  $p \mid z$  فشار،  $T$   
نیرو در راستای محور،  $Q_T$  گشتاور و  $P$  توان خروجی توربین است. رابطه  
آنتالپی برای جریان هوای عبوری به فرم رابطه (۵) است.

$$e = \left[\frac{p}{\rho} + \frac{1}{2} |(|V^2|)|] = P_0 / \rho \tag{(a)}$$

که در آن 
$$P_{o}$$
 معادل فشار کل است؛ بنابراین داریم:

$$P_{0} = p + \frac{1}{2\rho} \|V^{2}\|$$
 (8)

بنابراین، جریان هوا علاوه بر انرژی جنبشی انرژی پتانسیل نیز در خود ذخیره میکند. این انرژی تا قبل از برخورد جریان هوا با توربین به



شکل ۲. ابعاد و مشخصات محفظه اینولاکس



فشار در دهانه خروجی محفظه اینولاکس با فشار هوای بیرون از محفظه ۳۰ – شرایط آزمایش و روش های اندازه گیری برابر باشد. در انتهای محفظه توربین (  $p_e = p_b$  و  $p_e = p_b$  توان خروجی طبق رابطه (۱۱) برابر است با:

$$P = \eta \dot{Q} [(P_{atm} - P_b) + \frac{1}{2} \rho U_0^2 - \frac{1}{2} \rho U_b^2]$$
(11)

درصورتی که چند توربین در داخل گلوگاه قرار گرفته باشد، رابطه توان بهصورت رابطه (۱۲) تغییر می کند:

$$P_{1} = \eta ([P_{0} / \rho]_{1} - [P_{0} / \rho]_{2})\dot{m}$$

$$P_{2} = \eta ([P_{0} / \rho]_{2} - [P_{0} / \rho]_{3})\dot{m}$$

$$P_{3} = \eta ([P_{0} / \rho]_{3} - [P_{0} / \rho]_{4})\dot{m}$$
(17)

$$P = P_1 + P_2 + P_3 = P_1 = \eta([P_0 / \rho]_1 - [P_0 / \rho]_4)\dot{m}$$
(17)

در شکل ۲ ابعاد هندسه قابل مشاهده است. هندسه شامل قیف بالا، قيف پايين، پره هدايت كننده جريان، زانويي و نازل-ديفيوزر است.

در پژوهش حاضر، علاوه بر بررسی تجربی اثر سرعت بر عملکرد محفظه اینولاکس به بررسی تجربی اثر زبری سطح در دهانه ورودی بر عملکرد توربین بادی نیز پرداخته شده است. برای تغییر در زبری سطح از سه سنباده با زبری متفاوت استفاده شده است (سنباده ۴۰۰، ۶۰۰ و ۸۰۰) که در آن سنباده ۴۰۰ زبرترین و ۸۰۰ نرمترین سنباده مورداستفاده است. در شکل ۳ محل قرار گیری زبری سطح قابل مشاهده است (قسمتهای مشخص شده).

تمامی آزمایش ها تونل باد در تونل باد مدار باز مادون صوت دانشکده مهندسی هوافضای دانشگاه امیرکبیر انجام خواهند شد. همان طور که اشاره گردید، این تونل باد از نوع مدار باز مکشی با ابعاد اتاق آزمون ۱۰۰×۱۰۰×۱۸۰ سانتیمتر است که کنترل سرعت آن توسط تغییر دور موتور جریان مستقیم ساخت شرکت کورفمن و توسط کنترل پنال متصل به اینورتر صورت می گیرد. موتور تونل باد دارای توان ۱۳۲ کیلووات و قطر ۱/۶ متـر بـوده و از ۸ پره متحرک و ۹ پره ثابت بهره میبرد. حداکثر دور موتور مذکور ۱۷۰۰ دور بر دقیقه و حداکثر دبی حجمی آن حدود ۵۴ مترمکعب بر ثانیه است. میزان افزایش فشار توسط این موتور در حدود ۶۵۰

Korfmann 1



شکل ۳. محل قرارگیری زبری سطح در دهانه ورودی اینولاکس Fig. 3. Location of surface roughness at the Invelox inlet

تا ۲۴۵۰ پاسکال است. تصویری از مجموعه فن بدون کاهنده صدا و دیفیورز دوم در شکل ۴ قابلمشاهده است. قابلذکر است نسبت واگرایی دیفیوزر اول تونل ۱.۲۵ درجه بوده و زاویه واگرایی آن نیز ۳/۵ درجه با طول ۳/۵ متر است. همچنین زاویه واگرایی دیفیوزر دوم ۲۰ درجه است. سطح اغتشاشات تونل نیز به ترتیب برابر با ۲۰۲۷٬ و ۲۰۲۴٬ در سرعتهای ۱۵ و ۳۵ متر بر ثانیه است.

اتاق آزمون تونل، همان طور که ذکر گردید، دارای ابعاد ۱۰۰×۱۰۰×۱۸۰ سانتیمتر است که زاویه واگرایی ۰/۵ درجه جهت جبران رشد لایهمرزی به کف و سقف اتاق آزمون اعمال گردیده است. جهت دسترسی اپتیکال به

مدل کف و سقف تونل دارای پنجرههای پلکسی گلس به ابعاد ۳۴×۹۲ سانتیمتر بوده و در طرفین پنجرههای پلکسی گلس بازشو امکان دسترسی به مدل را فراهم مینمایند.

برای جابهجایی سنسورهای سیم داغ در طول و عرض نمونههای تحت آزمایش از دستگاهی با عنوان تراورس استفاده خواهد شد. دستگاه موجود در سه جهت x, y, z قابلیت جابهجایی بادقت ۱ میلیمتر را داراست که توسط نرمافزاری مخصوص کنترل می شود. در شکل ۶ تصاویری از این دستگاه خارج از تونل باد و داخل آن قابل مشاهده است.

در ابتدا موقعیت محور خروجی محفظه مشخص شده و با استفاده از تراورس جریانسنج سیم داغ در راستای محور خروجی قرار می گیرد. سپس باتوجهبه مقطع مورد بررسی، ابعاد حرکت تراورس مشخص می شود. در ادامه تونل باد روشن شده و با استفاده از کیمو<sup>۲</sup> سرعت جریان آزاد روی سرعت مدنظر تنظیم می شود. سپس با استفاده از مکانیزم تراورس سنسور هاتوایر در پایین ترین قسمت در هر مقطع قرار گرفته و شروع به دادهبرداری می کند. دادهها به صورت مقادیر ولتاژ توسط کامپیوتر ذخیره می شود. دامنه زمانی در هر نقطه در هر سرعت ۱۰ ثانیه است. پس از دادهبرداری از تمام نقاط موردنیاز در هر مقطع، سرعت تونل باد تغییر کرده و دادهبرداری در سرعت جدید آغاز می شود. درنهایت زمانی که دادهبرداری در تمامی سرعتها در یک مقطع به اتمام رسید، سنسور جابه جا شده و همین فرآیند برای مقطع بعدی نیز صورت می گیرد. بعد از اتمام دادهبرداری، دادهها توسط نرمافزار مربوطه خروجی گرفته شده و آماده استخراج دادههای موردنیاز است.



شکل ۴. مجموعه فن تونل مدار باز

Fig. 4. Open-circuit fan tunnel assembly



شکل ۴. تونل باد مدار باز در آزمایشگاه دانا Fig. 4. Open-circuit wind tunnel in Dana Laboratory



شکل ۶. قسمت جداشونده (عکس بالا) و قسمت ثابت در داخل تونل باد (عکس پایین)

Fig. 6. Detachable section (top image) and fixed section inside the wind tunnel (bottom image)



شکل ۷. قرار گیری محفظه اینولاکس در تونل باد

Fig. 7. Placement of the Invelox duct in the wind tunnel



شکل ۸. نمودار سرعت در دهانه خروجی اینولاکس در سرعت ۶ الی ٦ متر بر ثانیه

Fig. 8. Velocity profile at the Invelox outlet at free-stream velocity of 4 to 6 m/s

# ۴- نتایج تست تجربی

در این بخش در ابتدا نتایج مربوط به اثر افزایش سرعت بر سرعت در محل گلوگاه بررسی می شود. سپس اثر زبری با نصب سنباده با زبری مختلف قرار گرفته و درنهایت با استفاده از روابط مربوط به شدت اغتشاشات، این مقادیر در محل موردنظر در شرایط حضور و عدم حضور زبری سطح ارائه و تحلیل می شود.

# ۴– ۱ – اثر سرعت

در این بخش اثر افزایش سرعت ورودی بر سرعت در گلوگاه محفظه بررسی میشود. مقادیر سرعت و موقعیت بر اساس سرعت جریان آزاد و

حداکثر ارتفاع بی بعد شده است. مقادیر به صورت نمودار شامل سه سرعت در هر مختصات ارائه شده است. در این قسمت مقادیر سرعت از مقدار جریان آزاد بیشتر است. همان طور که از نمودار قابل مشاهده است، در سرعتهای کم میان مقادیر سرعت بی بعد اختلاف وجود دارد و بعد از گذر از سرعت ۶ متر بر ثانیه، اختلاف بین مقادیر سرعت بی بعد قابل صرف نظر شده و عملکرد محفظه پایدار می شود. بعد از همگرایی پروفیل سرعت حداکثر سرعت در گلوگاه محفظه حدود ۲۳/۶ درصد از سرعت جریان آزاد بیشتر است.

همان طور که در شکل ۹ قابل مشاهده است هر سه پروفیل سرعت بیبعد شده بر یکدیگر منطبق شده و عملکرد محفظه در این شرایط به



شکل ۹. نمودار سرعت در دهانه خروجی اینولاکس در سرعت ۷ الی ۱۲ متر بر ثانیه

Fig. 9. Velocity profile at the Invelox outlet at free-stream velocity of 7 to 12 m/s

میزان حداکثر خود رسیده است. با این اوصاف میتوان گفت که محدوده عملکرد مناسب برای این محفظه در سرعت بالای ۶ متر بر ثانیه است. در سرعتهای کمتر رفتار محفظه مشابه است؛ اما بازدهی محفظه کاهشیافته و بهتبع آن توان خروجی توربین نیز کاهش مییابد. این رفتار را میتوان برای دیگر محفظههای اینولاکس که ابعاد و مقیاس متفاوتی تعمیم داد و با همین روش محدوده عملکرد محفظه را تشخیص داد.

# ۴- ۲- اثر زبری

اثر زبری سطح با قراردادن سنباده با زبری مختلف در دهانه ورودی محفظه صورت گرفته است. همان طور که در نمودار قابل مشاهده است، افزایش زبری سطح منجر تغییر در رژیم جریان شده و باعث افزایش ناحیه جدایش شده است. افزایش ناحیه جدایش منجر به مغشوش شدن جریان در دهانه ورودی شده و این افزایش اغتشاشات باعث کاهش میزان هوای نشت شده در قسمت مخالف دهانه ورودی می شود. این امر سبب افزایش دبی جرمی ورودی به درون محفظه گشته و بازدهی توربین افزایش می یابد. میزان افزایش بازدهی توربین وابسته به میزان زبری سطح و میزان ناحیه زبر است. درصورتی که افزایش زبری منجر به کندی جریان و کاهش بازدهی توربین شود، استفاده از زبری سطح توصیه نمی شود. در این پژوهش از سه سنباده با زبری مختلف که در آن زبری ۲۰۰۰ زبرترین سنباده و سنباده و سنباده است.

باتوجهبه نتایج، میزان تغییرات در اثر تغییر در زبری سطح در تمامی

قسمتهای پروفیل سرعت یکسان نیست. بااین حال با قراردادن زبری در دهانه ورودی محفظه اینولاکس، سرعت در برخی نقاط به دلیل وجود زبری کاهشیافته ولی به صورت کلی این افزایش زبری منجر به افزایش حداکثر سرعت در گلوگاه محفظه نسبت به شرایط بدون زبری سطح شده است.

همان طور که پیش تر اشاره شد، با افزایش سرعت جریان آزاد پروفیل سرعت در راستای محور افقی جابه جا شده و مقادیر بیشتری را نمایش میدهد. قرارگیری زبری در دهانه ورودی محفظه نیز باعث ایجاد رفتار مشابهی در مقیاس کمتر در پروفیل سرعت بیبعد می شود. این جابه جایی پروفیل در شکل ۱۱ نیز قابل مشاهده است.

افزون بر موارد پیشین، با مقایسه میانگین سرعت بی بعد در هر پروفیل سرعت میتوان اثر زبری سطح بر سرعت در گلوگاه محفظه را مشاهده کرد. باتوجهبه اینکه دادهها در فواصل یکسان از یکدیگر قرار دارد، میانگین سرعت را میتوان با میانگین سرعت این نقاط به دست آورد. همان طور که در جدول ۱ قابل مشاهده است، مقادیر سرعت در مقطع گلوگاه محفظه اینولاکس در سرعت جریان آزاد ۱۰ متر بر ثانیه در سه حالت با زبری سطح مختلف و یک حالت بدون در نظر گرفتن زبری سطح قرار گرفته است. با افزایش زبری سطح در ورودی محفظه میانگین سرعت در مقطع گلوگاه نیز افزایش می یابد. این افزایش میانگین سرعت در پروفیل گلوگاه محفظه اینولاکس حدود ۲/۶ درصد نسبت به حالتی که در آن زبری سطح در ورودی محفظه وجود ندارد، است.



شکل ۱۰. نمودار اثر زبری سطح بر سرعت گلوگاه محفظه اینولاکس در سرعت ۵ متر بر ثانیه

Fig. 10. Effect of surface roughness on throat velocity of the Invelox at 5 m/s



شکل ۱۱. نمودار اثر زبری سطح بر سرعت گلوگاه محفظه اینولاکس در سرعت ۱۰ متر بر ثانیه

Fig. 11. Effect of surface roughness on throat velocity of the Invelox at 10 m/s

گلوگاه اینولاکس	سرعت در	بری سطح بر	ً. مقایسه اثر ز	جدول ۱
-----------------	---------	------------	-----------------	--------

Table 1. Comparison of surface roughness effect on throat velocity of the	he Invelox
---	------------

(حداکثر زبری) V= ۱۰ m/s	(زبری متوسط) <i>V=</i> ۱۰ m/s	(حداقل زبری) V=۱۰m/s/	V=\•m/s	ارتفاع بی بعد
•/971	•/٩۴۶	•/971	•/936	١
•/938	•/9 <b>٣</b> ٧	•/ <b>\\\</b>	•/976	+/ADV
•/978	+/9YD	*/894	+/917	•/٧١۴
+/9YD	+/971	+/ <b>\</b> \\	•/٩•٩	•/ <b>۵</b> ¥۱
+/9Y8	•/٩٣•	•/ <b>\</b> \\	•/٩•٨	•/۴۲٩
+/977	•/9۳۵	•/***	•/918	•/788
•/٩۵•	۰/۹۵۸	+/91V	•/937	•/14٣
+/٩۶۵	•/٩٨٢	•/ <b>٩</b> ۴٧	•/941	•
۱/++۸	1/***	•/ <b>੧੧</b> ٧	•/954	-•/16٣
1/+44	1/+74	1/+۳۵	•/٩٩٨	-•/۲٨۶
۱/+۸۱	1/+F9	1/+Å1	1/+77	-•/۴۲۹
1/188	۱/•۸۴	1/11&	١/•۴٨	-•/∆¥1
1/147	1/174	1/144	1/114	-•/٧١۴
1/222	1/18+	1/775	1/184	-+/ <b>\\</b>
1/8+8	1/220	1/222	1/222	-1
۱/۰۳۰	1/*14	۱/۰۰۳	•/٩٩۴	میانگین

#### ۴– ۳– اثر شدت اغتشاشات

شدت اغتشاشات درواقع نسبت درصد میزان اغتشاشات سرعت در نقطه موردنظر نسبت بهسرعت میانگین را نشان میدهد. هر قدر که شدت اغتشاشات افزایش یابد، میزان نوسان سرعت در آن نقطه در طول زمان بیشتر است. در یک جریان ایدهآل بدون هیچگونه نوسانات سرعت، شدت اغتشاشات صفر است. در عمل شدت اغتشاشات صفر روی کره زمین ممکن نیست و مقادیر از صفر بیشتر است. با افزایش میزان نوسانات سرعت، شدت اغتشاشات افزایش یافته و حتی ممکن است در جریانهایی که سرعت نوسانات بسیار از سرعت میانگین بیشتر است شدت اغتشاشات به مقداری بیش از صد برسد. به طور معمول جریان بسته به شدت اغتشاشات به سه

دسته شدت اغتشاشات پایین (کمتر از ۱ درصد)، متوسط (بین ۱ الی ۵ درصد) و بالا (۵ الی ۲۰ درصد) تقسیم میشود. بهعنوان مثال تونل باد در دسته شدت اغتشاشات پایین، جریان در لوله با رینولدز کم در دسته شدت متوسط و جریان با سرعت بالا در هندسههای پیچیده در دسته شدت اغتشاشات بالا قرار می گیرد. در محفظه اینولاکس شدت اغتشاشات در قسمتهای مختلف بسته بهسرعت و محل موردنظر متفاوت است. در این پژوهش نتایج شدت اغتشاشات در محل گلوگاه در سرعتهای ۴ الی ۱۲ متر بر ثانیه همراه با زبری سطح متفاوت (بدون سنباده، سنباده ۲۰۰، ۶۰۰ و ۸۰۰) ارائه شده است. همان طور که در نمودار قابل مشاهده است، در تمامی نقاط گلوگاه محفظه شدت اغتشاشات مقدار تقریباً یکسانی دارد. این بدین معنا است که



شکل ۱۲. نمودار شدت اغتشاشات در راستای عمود بر جریان در گلوگاه محفظه اینولاکس در سرعت ٤ متر بر ثانیه Fig. 12. Turbulence intensity profile along the normal direction at the throat of the Invelox at 4 m/s

جریان در گلوگاه محفظه مشابه جت عمل کرده و جهت بردار سرعت در نقاط مختلف گلوگاه یکسان و در راستای جریان است. از طرفی زبری سطح باعث افزایش در پروفیل شدت اغتشاشات در محفظه اینولاکس شده اما این افزایش منجر به تغییر کلی در پروفیل نشده و نمودار شدت اغتشاشات در حضور زبری سطح با حفظ پروفیل اندکی در محور افقی جابهجا می شود.

بعلاوه باید در نظر داشت که این به این معنا نیست که جریان بدون اغتشاشات است، بلکه به دلیل هندسه پیچیده محفظه و گردش جریان بهواسطهٔ زانویی قرار گرفته، شدت اغتشاشات در محل گلوگاه به مقدار ۱۰ درصد رسیده و جریان آشفته است. صرفا در پروفیل گلوگاه مقادیر شدت اغتشاشات یکسان هستند که یکدست بودن جریان در گلوگاه را نمایش میدهد. به همین دلیل هندسه محفظه در دسته شدت اغتشاشات بالا قرار گرفته است.

#### ۴- ۴- خطای اندازه گیری و عدم قطعیت

خطای اندازه گیری معرف میزان اختلاف میان دادههای اندازه گیری شده توسط در جدول ۲ دادههای مربوط به بررسی خطای اندازه گیری بررسی شده است. همان طور که قابل مشاهده است، در سه روز آزمایش، درصد خطای اندازه گیری جریان سنج سیم داغ نسبت به سرعت مرجع کمتر از یک

درصد است. این میزان خطا نشان از برخورداری آزمایشها صورت گرفته از دقت مناسب است. علاوه بر این، با مشخص بودن میزان اختلاف بین سرعت مرجع و سرعت اندازه گیری شده می توان مقدار عدم قطعیت را برای هر روز از آزمایش با استفاده از روابط (۱۴) الی (۱۶) محاسبه کرد.

$$X_n = (\bar{x_n}) + \Delta x_n \tag{14}$$

$$y = f(X_1, \dots, X_n) \tag{10}$$

$$\Delta y = \sqrt{\left(\frac{\partial f}{\partial X_1} \Delta x_1\right)^2 + \left(\frac{\partial f}{\partial X_2} \Delta x_2\right)^2 + \dots + \left(\frac{\partial f}{\partial X_n} \Delta x_n\right)^2} \qquad (18)$$

عدم قطعیت در روز اول آزمایش معادل ۰/۱۲۴ متر بر ثانیه، در روز دوم آزمایش معادل ۰/۱۰۲ متر بر ثانیه، در روز سوم بخش اول معادل ۰/۰۸۷متر برثانیه و در بخش دوم روز سوم معادل ۰/۱۴۱ متر بر ثانیه است. جدول ۲. مقایسه مقادیر اندازه گیری شده سرعت جریان آزاد با سرعت مرجع

روز دوم			روز اول				
درصد خطا	خطا	سرعت سیم داغ(m/s)	سرعت جریان آزاد (m/s)	درصد خطا	خطا	سرعت سیم داغ(m/s)	سرعت جریان آزاد (m/s)
+/۹۵	•/•٣٧	٣/٩۶٣	۴	+/84	•/•749	8/986	۴
•/41	•/•٣۴٨	۶/۰۲۴۸	۶	•/۴۴	•/•٢۶٢	۵/۹۷۳۸	۶
۰/۵۳	•/•۴۲	۷/۹۵۸	٨	•/94	•/•۵١٣	۸/۰۵۱۳	٨
•/۴٩	•/•۴٨٨	٩/٩۵١٢	۱۰	•/٩۶	+/+964	٩/٩٠۴٣	۱۰
۰/۵۵	•/•۶۵۵	17/+800	١٢	•/۴1	•/•۴٩	17/+49	١٢
روز سوم (بخش دوم)							
	(,	روز سوم (بخش دوه			إل)	روز سوم (بخش او	
درصد خطا	) خطا	روز سوم (بخش دوم سرعت سیم داغ(m/s)	سرعت جریان آزاد (m/s)	درصد خطا	ِل) خطا	روز سوم (بخش او سرعت سیم داغ(m/s)	سرعت جریان آزاد (m/s)
درصد خطا ۰/۶۹	ر) خطا ۰/۰۲۷۶	روز سوم (بخش دوم سرعت سیم داغ(m/s) ۳/۹۷۲۴	سرعت جریان آزاد (m/s) ۴	درصد خطا ۰/۴۷	ِل) خطا ۰/۰۱۸۸	روز سوم (بخش او سرعت سیم داغ(m/s) ۳/۹۸۱۲	سرعت جریان آزاد (m/s) ۴
درصد خطا ۰/۶۹ ۰/۸۸	ر) خطا ۰/۰۲۷۶ ۰/۰۵۲۵	روز سوم (بخش دوم سرعت سیم داغ(m/s) ۳/۹۷۲۴ ۵/۹۴۷۵	سرعت جریان آزاد (m/s) ۶	درصد خطا ۰/۴۷ ۰/۸۵	ل) خطا ۰/۰۱۸۸ ۰/۰۵۱۲	روز سوم (بخش او سرعت سیم داغ(m/s) ۳/۹۸۱۲ ۵/۹۴۸۸	سرعت جریان آزاد (m/s) ۶
درصد خطا ۰/۶۹ ۰/۸۸ ۰/۵۳	( <sub>۱</sub> خطا ۰/۰۲۷۶ ۰/۰۵۲۵ ۰/۰۴۲	روز سوم (بخش دوم سرعت سیم داغ (m/s) ۳/۹۷۲۴ ۵/۹۴۷۵ ۸/۰۴۲	سرعت جریان آزاد (m/s) ۶ ۸	درصد خطا ۰/۴۷ ۰/۸۵ ۰/۴۳	ل) خطا ۰/۰۱۸۸ ۰/۰۵۱۲ ۰/۰۳۴	روز سوم (بخش او سرعت سیم داغ(m/s) ۳/۹۸۱۲ ۵/۹۴۸۸ ۸/۰۳۴	بىرعت جريان آزاد (m/s) ۶ ۸
درصد خطا ۰/۶۹ ۰/۸۸ ۰/۵۳	( <sub>۱</sub> ) خطا ۰/۰۲۷۶ ۰/۰۵۲۵ ۰/۰۴۲ ۰/۰۳۸۹	روز سوم (بخش دوم سرعت سیم داغ (m/s) ۳/۹۷۲۴ ۵/۹۴۷۵ ۸/۹۴۷۵ ۱۰/۰۳۸۹	سرعت جریان آزاد (m/s) ۶ ۸ ۱۰	درصد خطا ۰/۴۷ ۰/۸۵ ۰/۴۳ ۰/۲۷	ل) خطا ۰/۰۱۸۸ ۰/۰۵۱۲ ۰/۰۳۴	روز سوم (بخش او سرعت سیم داغ (m/s) ۳/۹۸۱۲ ۵/۹۴۸۸ ۸/۹۴۸۸ ۹/۹۷۳۱	مرعت جریان آزاد (m/s) ۶ ۸ ۱۰

Table 2. Comparison of measured free-stream velocities with reference velocities

# ۵- جمعبندی

در این تحقیق به بررسی مقادیر سرعت و شدت اغتشاشات در محفظه توربین باد اینولاکس در قسمت گلوگاه در محفظه اینولاکس صورتگرفته است. باتوجهبه نتایج استخراج شده میزان افزایش سرعت در محفظه اینولاکس مورد بررسی قرار گرفته و پروفیل سرعت بیبعد شده بهمرورزمان همگرا شده و به مقدار ثابتی نزدیک می شود. پروفیل همگرا شده در قسمت گلوگاه بیشترین افزایش سرعت را تجربه می کند. در همین محل توربین بهمنظور استخراج انرژی قرار می گیرد. با افزایش زبری سطح پروفیل سرعت در گلوگاه و دهانه خروجی با حفظ فرم خود به جهت مثبت محور افقی انتقال یافته و مقادیر سرعت باتوجهبه افزایش زبری سطح پروفیل سرعت افزایش سرعت و زبری سطح بر مقدار شدت اغتشاشات تأثیر می گذارد؛ اما می پروفیل شدت اغتشاشات یکسان بوده این افزایش زبری تأثیر چندانی بر شدت اغتشاشات ندارد و همچنان جریان در دسته شدت اغتشاشات بالا قرار می گیرد. ثبات پروفیل شدت اغتشاشات در نقاط مختلف گلوگاه معرف میزان

# ۶- نتیجه گیری و پیشنهادها

در مطالعه آیرودینامیکی توربین باد اینولاکس به روش تجربی، افزایش زبری سطح در دهانه ورودی توربین یک راهکار برای افزایش سرعت در داخل محفظه است. با افزایش زبری سطح، اغتشاشات جریان در داخل محفظه اینولاکس افزایشیافته و جدایش صورت می گیرد. افزایش اغتشاشات منجر به کاهش افت ناشی از نشتی جریان شده و باعث افزایش دبی سیال در داخل محفظه میشود. این افزایش دبی باعث افزایش سرعت جریان در مقطع محفظه شده و بازدهی توربین افزایش مییابد. بعلاوه باید در نظر داشت که میزان سطح زبر باید بهاندازهای باشد که افزایش سرعت قابل توجهی را فراهم کند. در این مطالعه افزودن زبری منجر به ایجاد تغییر در پروفیل سرعت و میزان شدت اغتشاشات جریان شده و بر عملکرد محفظه تأثیر می گذارد. در این تحقیق، حداکثر سرعت در گلوگاه بهصورت کلی به ریزان ۶/۲۳ درصد سرعت به میزان ۷ درصد نسبت به حالت عدم حضور زبری افزایشیافته و بهصورت میانگین سرعت پروفیل حدود کرودی محفظه

- [6] G.A. Gohar, T. Manzoor, A. Ahmad, Z. Hameed, F. Saleem, I. Ahmad, A. Sattar, A. Arshad, Design and comparative analysis of an INVELOX wind power generation system for multiple wind turbines through computational fluid dynamics, Advances in Mechanical Engineering, 11(4) (2019) 1687814019831475.
- [7] F. Sotoudeh, R. Kamali, S.M. Mousavi, Field tests and numerical modeling of INVELOX wind turbine application in low wind speed region, Energy, 181 (2019) 745-759.
- [8] S. Noori, G. Asgari, Building INVELOX wind turbine model and study on peculiarities of flow in that experimentally, Amirkabir University of Technology, 2021. (in Persian)
- [9] T.R. Reddy, C.I. Priyadarsini, M. Krishna, Guide vane height effect on performance of sheer wind turbine, Journal of Xi'an University of Architecture & Technology, 482-489.
- [10] M.K. Johari, M. Jalil, M.F.M. Shariff, Comparison of horizontal axis wind turbine (HAWT) and vertical axis wind turbine (VAWT), International Journal of Engineering and Technology, 7(4.13) (2018) 74-80.
- [11] S. Eriksson, H. Bernhoff, M. Leijon, Evaluation of different turbine concepts for wind power, renewable and sustainable energy reviews, 12(5) (2008) 1419-1434.
- [12] R. Venters, B.T. Helenbrook, K.D. Visser, Ducted wind turbine optimization, Journal of Solar Energy Engineering, 140(1) (2018) 011005.

شرایط بدون زبری سطح افزایش مییابد. باتوجهبه نتایج این تحقیق، بهتر است برای افزایش عملکرد محفظه از راههای دیگری علاوه بر افزودن زبری سطح استفاده کرد. به این منظور میتوان از روشهای دیگری برای افزایش عملکرد محفظه استفاده کرد. بهعنوان مثال افزایش دبی جرمی ورودی به محفظه با تغییر در فرم هندسه دهانه ورودی یکی از راههای افزایش عملکرد محفظه توربین باد اینولاکس است.

# منابع

- D. Allaei, Y. Andreopoulos, INVELOX: Description of a new concept in wind power and its performance evaluation, Energy, 69 (2014) 336-344.
- [2] D. Allaei, D. Tarnowski, Y. Andreopoulos, INVELOX with multiple wind turbine generator systems, Energy, 93 (2015) 1030-1040.
- [3] A.L. Solanki, B.D. Kayasth, H. Bhatt, Design modification & analysis for venturi section of INVELOX system to maximize power using multiple wind turbine, Int J Innovat Res Sci Technol, 3 (2017) 125-127.
- [4] M. Anbarsooz, M. Amiri, I. Rashidi, A novel curtain design to enhance the aerodynamic performance of Invelox: A steady-RANS numerical simulation, Energy, 168 (2019) 207-221.
- [5] T.T. Wibowo, F.H. Daulay, K. Suryopratomo, R. Budiarto, Numerical study of the effect of geometry variation on the performance of innovative design wind speed enhancer, in: E3S Web of Conferences, EDP Sciences, 2018, pp. 01013.

چگونه به این مقاله ارجاع دهیم M. Montazeri Saniji, S. Noori. Aerodynamics and surface roughness study on Invelox wind turbine, Amirkabir J. Mech Eng., 56(9) (2024) 1211-1226.



DOI: 10.22060/mej.2025.23622.7789